



Appunti universitari
Tesi di laurea
Cartoleria e cancelleria
Stampa file e fotocopie
Print on demand
Rilegature

NUMERO: 2349A

ANNO: 2018

A P P U N T I

STUDENTE: Venezia Angela

MATERIA: Sistemi Energetici - Prof. Badami

Il presente lavoro nasce dall'impegno dell'autore ed è distribuito in accordo con il Centro Appunti.

Tutti i diritti sono riservati. È vietata qualsiasi riproduzione, copia totale o parziale, dei contenuti inseriti nel presente volume, ivi inclusa la memorizzazione, rielaborazione, diffusione o distribuzione dei contenuti stessi mediante qualunque supporto magnetico o cartaceo, piattaforma tecnologica o rete telematica, senza previa autorizzazione scritta dell'autore.

**ATTENZIONE: QUESTI APPUNTI SONO FATTI DA STUDENTIE NON SONO STATI VISIONATI DAL DOCENTE.
IL NOME DEL PROFESSORE, SERVE SOLO PER IDENTIFICARE IL CORSO.**

8/03/2018

SISTEMI ENERGETICI

Richiami di termodinamica, termochimica, fluidodinamica

Classificazione macchine

- fluido lavoro : comprimibile (termiche: compressori turbine) / incompressibile (idraulica)
- flusso energetico : EN. FLUIDO → EN. MECCANICA ← *macchine operatrici*
- modalità scambio energetico : scambio forze
 organo meccanico volumetrico
 quantità moto / energia cinetica dinamica

Termodinamica

$$pV = RT$$

$$R = \frac{R}{M}$$

$$R = 8314 \text{ J/kmolK}$$

$$M \text{ [kg/kmol]}$$

$$R = 287 \text{ J/kgK} \text{ aria}$$

$$V = m^3/\text{kg}$$

$$p = \text{Pa}$$

$$\rho = \frac{1}{V} \text{ costante se fluido incompressibile}$$

gas ideali : $c_p, c_v = \text{cost}$

POLITROPICA $pV^m = \text{cost}$
 $dQ_{TOT} = C dT$

$$m = \text{cost}$$

$$m = \frac{c_p - c}{c_v - c}$$

$$c = c_v \frac{m - k}{m - 1}$$

$$k = \frac{c_p}{c_v}$$

$$c_p = \frac{k R}{k - 1}$$

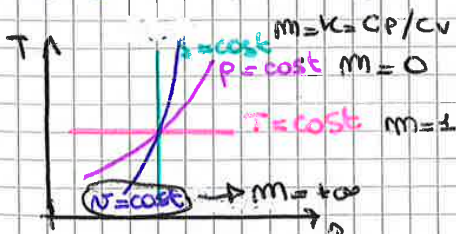
$$R = c_p - c_v$$

- $c_p = 1004,5 \text{ (aria)}$
- $k = 1,4 \text{ (aria)}$

adiabatico
 reversibile

$$dQ_e = 0$$

$$dQ_w = 0$$

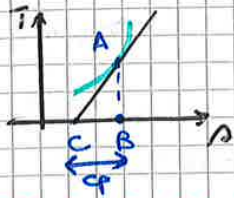


	m	C
ISOCORA	$\pm \infty$	c_v
ISOBARA	0	c_p
ISOTERMA	1	$\pm \infty$
ISENTROPICA	$k = \frac{c_p}{c_v}$	0
GENERICA	cost	cost

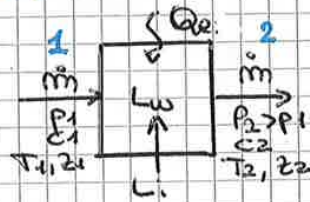
entalpico

$$h = i = U + pV$$

$$i = (c_v + R)T = c_p T$$



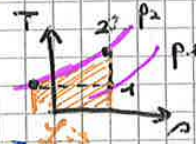
sottotangente della curva = C_p
 SOTTOTANGENTE $\overline{CB} = C_p$



TERMOCOMPRESSORE

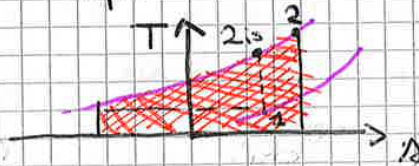
- fermo, velocità = 0
- $Q_e = 0$ $L_w = 0$ (trasformazione adiabatica) *reversibile*
- $\Delta E_c \approx 0$ $\Delta E_{gr} \approx 0$ $\Delta E_{gz} \approx 0$ (sistema fisso)

$Q_e + L_w = \Delta i + \Delta E_c$ g, gz
 $L_{iis} = C_p (T_{2is} - T_1)$ valido se $Q_e = 0$
 $L_{iis} = C_p T_1 \left(\frac{T_{2is}}{T_1} - 1 \right) = C_p T_1 \left[\left(\frac{p_2}{p_1} \right)^{\frac{k-1}{k}} - 1 \right]$
 $k = \gamma$ in termo.1



adiabatico $T_{2is} = T_1 \left(\frac{p_2}{p_1} \right)^{\frac{k-1}{k}}$

- $Q_e = 0$ $L_w \neq 0$
- $L_i = \Delta i$
- $L_i = C_p (T_2 - T_1)$



$Q_e + L_w = \int_1^2 T ds$
 tra 1 e 2 è una politecnica $L_w = \int_1^2 T ds = C (T_2 - T_1)$
 $C = C_v \frac{m-k}{m-1}$



La m ci deve essere fornita

$L_i = C_p T_1 \left[\left(\frac{p_2}{p_1} \right)^{\frac{m-1}{m}} - 1 \right] = L_{iis} + L_w + L_{cr}$
 L_{cr} : lavoro di controrecupero

rendimento isoentropico

$\eta_c = \frac{L_{iis}}{L_i} = \frac{C_p T_1 \left[\left(\frac{p_2}{p_1} \right)^{\frac{k-1}{k}} - 1 \right]}{C_p T_1 \left[\left(\frac{p_2}{p_1} \right)^{\frac{m-1}{m}} - 1 \right]}$

rendimento idraulico

$\eta_{yc} = \frac{L_i - L_w}{L_i}$

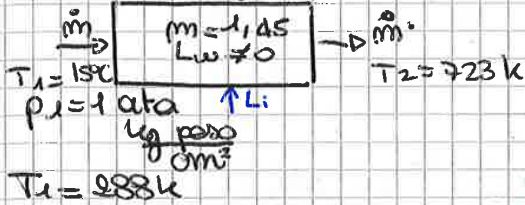
$L_i = \int_1^2 v dp + \Delta E_{c,gr} + L_w$ $L_i - L_w = \int_1^2 v dp$

$p v^m = p_1 v_1^m$ $v = \left(\frac{p_1}{p} \right)^{1/m} v_1$

$L_i - L_w = p_1^{1/m} v_1 \int_1^2 p^{-1/m} dp = \frac{m}{m-1} p_1^{1/m} v_1 \left[p_2^{m/m} - p_1^{m/m} \right] = \frac{m}{m-1} (p_1 v_1) \left[\left(\frac{p_2}{p_1} \right)^{m/m} - 1 \right]$
 $\eta_{yc} = \frac{m}{m-1} \frac{RT_1}{C_p T_1} \left[\left(\frac{p_2}{p_1} \right)^{\frac{m-1}{m}} - 1 \right] = \frac{m}{m-1} \frac{R}{k-1}$

$$\gamma_{isc} \cong \frac{L_{is}}{L_i} = \frac{105,2}{145,7} = 0,723$$

Esercizio 3 $\int Q_e = ?$



sistema euleriano
 $L_w = 25 \cdot 4186 \text{ J/kg}$
 $Q_e, P_i = ?$

$K = 1,4$
 $C_p = 0,24 \cdot 4186 \text{ J/kgK} = 1001,64 \text{ J/kgK}$
 kcalorie / kgK

$$\left(\frac{T_2}{T_1}\right) = \left(\frac{p_2}{p_1}\right)^{\frac{m-1}{m}} \quad p_2 = p_1 \left(\frac{T_2}{T_1}\right)^{\frac{m}{m-1}} = 1 \left(\frac{723}{150}\right)^{\frac{1,45}{0,45}} = 19,41 \text{ ata}$$

$$Q_e + L_w = C(T_2 - T_1)$$

$$C = C_v \frac{m-k}{m-1} \quad k = \frac{C_p}{C_v} \quad C = \frac{1001,64}{1,4} \cdot \frac{1,45-1,4}{0,45} = 79,73$$

$$Q_e = -(25 \cdot 4186) + C(T_2 - T_1) = -69967 \text{ J/kg}$$



La refrigerazione sposta 12 verso lo zero verticale.
 Si potrebbe addirittura portarlo verso zero adiabatica (non reversibile) e isoterma

Non è fornita la velocità quindi $C_1 \approx C_2$

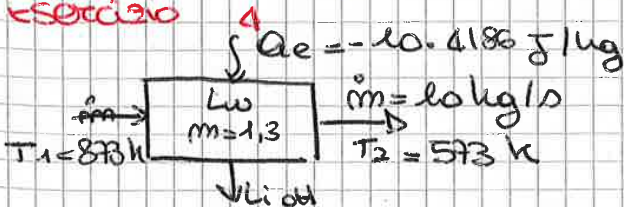
$$Q_e + L_i = C_p(T_2 - T_1) + \Delta E_{c, \text{tot}} \approx 0$$

$$L_i = \int_1^2 v dp + L_w + \Delta E_{c, \text{tot}} \approx 0 = \frac{m}{m-1} RT_1 \left[\left(\frac{p_2}{p_1}\right)^{\frac{m-1}{m}} - 1 \right] + L_w$$

$$R = C_p - C_v = 287,04 \text{ J/kgK}$$

$$L_i = 506981 \text{ J/kg}$$

Esercizio 4



$1 \text{ bar} = 1,019 \text{ ata}$
 ata \rightarrow atm assoluta

$p_2 = 1 \text{ ata}$
 $L_w = ?$ p_2 (pressione)?

$\gamma_{e, is} = ?$ $\gamma_k = ?$

P_i (potenza)?

$$p_1 = p_2 \left(\frac{T_1}{T_2}\right)^{\frac{m}{m-1}} = 6,20 \text{ ata}$$

$$Q_e + L_{i, \text{tot}} = C_p(T_2 - T_1) + \Delta E_{c, \text{tot}} = 0$$

perché disgregata corrente

inerte T_1 e T_2

$$L_{i, \text{tot}} = Q_e + C_p(T_1 - T_2) = 259532 \text{ J/kg}$$

$$L_{i, \text{tot}} = \int v dp = -\frac{m}{m-1} R(T_2 - T_1) - L_w \text{ deve essere positivo}$$

$$L_w = L_{i, \text{tot}} + \frac{m}{m-1} R(T_1 - T_2) = 113620 \text{ J/kg}$$

14/03/2018

Fluidodinamica

eq. di conservazione della massa

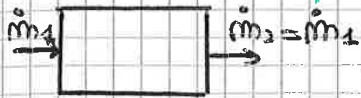


siamo in condizione stazionaria

$$\dot{m}_1 = \dot{m}_2 \quad \dot{m} = A \rho c_{\perp n}$$

↑ componente perpendicolare

eq. della quantità di moto



in condizione stazionaria

$$\vec{R} = \frac{d\vec{Q}}{dt}$$

\vec{R} : risultato delle forze sul contorno

NOSTRA ANALISI

$$\vec{R} = \dot{m} (\vec{c}_2 - \vec{c}_1)$$

$$\rho_1 A_1 \vec{m}_1 - \rho_2 A_2 \vec{m}_2$$

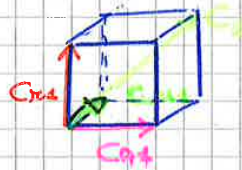
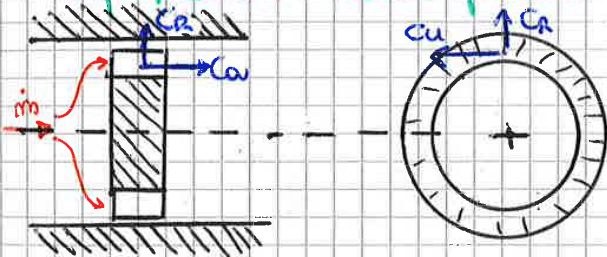
La quantità di moto può cambiare solo all'interfaccia perché all'interno in ogni punto ogni massicella viene sostituita.

$$\vec{Q} = m\vec{c}$$

\vec{Q} : quantità di moto



eq. momento della quantità di moto



$$\vec{H}_{aa} = \frac{d\vec{h}_{aa}}{dt}$$

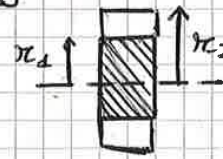
derivata del momento della quantità di moto
 H_{aa} e h_{aa} sono rispetto allo stesso punto "0"

momento risultante

NOSTRA ANALISI

$$M_{aa} = \dot{m} [\rho_2 c_{u2} r_2 - \rho_1 c_{u1} r_1]$$

↑ velocità periferica in ingresso e uscita
↑ raggio medio uscita
↑ raggio medio ingresso



Per produrre coppia il fluido deve deviare, per questo si mettono le palette.

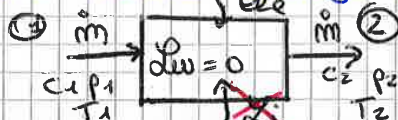
Flusso fluido in condotta

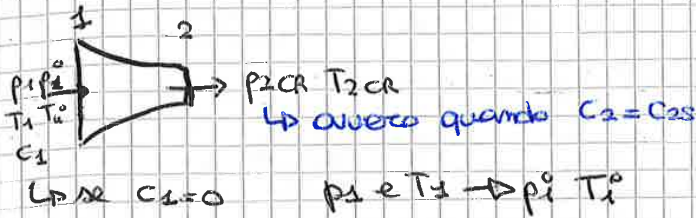
effusori (o ugelli) sono un condotto attraversato da una corrente fluida con scopo l'aumento dell'energia cinetica (diminuire la potenziale)

$$c_2 \gg c_1 \quad (p_2 < p_1)$$

diffusori sono il reciproco degli effusori. Si ha l'aumento della pressione a scapito dell'energia cinetica.

$$p_2 \gg p_1 \quad (c_2 < c_1)$$





Questi due casi hanno stato energetico equivalente

$$Q_{12} + \frac{c_1^2}{2} = c_p (T_{2cr} - T_1^0) + \frac{c_2^2}{2}$$

$\stackrel{=0}{=} \stackrel{=0}{=} \quad \stackrel{=0}{=} \quad \stackrel{=0}{=}$

$$C_{2s}^2 = 2c_p(T_1^0 - T_{2cr}) = 2 \underbrace{\frac{k}{k-1} RT_1^0}_{c_p} \left(1 - \frac{T_{2cr}}{T_1^0}\right)$$

$$C_s^2 = \left(\frac{df}{dg}\right)_{s=const} \quad p v^k = const \quad \frac{p}{\rho^k} = const$$

$$d\left(\frac{p}{\rho^k}\right) = \frac{dp}{\rho^k} - k \frac{dp}{\rho^{k+1}} \rho = 0 \quad \frac{dp}{dg} = k \frac{RT}{g} = C_s^2 \quad C_s = 343 \text{ m/s}$$

La velocità del suono dipende da fluido e temperatura

$$\frac{2k}{k-1} RT_1^0 \left(1 - \frac{T_{2cr}}{T_1^0}\right) = kRT_{2cr}$$

\swarrow transf. adiabatica reversibile = C_s^2

$$\frac{2}{k-1} \left(1 - \frac{T_{2cr}}{T_1^0}\right) = \frac{T_{2cr}}{T_1^0} \quad \frac{2}{k-1} = \frac{k+1}{k-1}$$

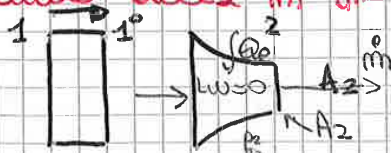
$$\frac{T_{2cr}}{T_1^0} = \frac{2}{k+1}$$

$$\frac{p_{2cr}}{p_1} = \left(\frac{T_{2cr}}{T_1^0}\right)^{\frac{k}{k-1}} = \left(\frac{2}{k+1}\right)^{\frac{k}{k-1}} = 0,528$$

$$\frac{T_{2cr}}{T_1^0} = 0,833$$

Visto in altro modo se in uscita si è in ambiente $p_{2cr} = p_{AMB}$ quindi devo comprimere all'ingresso le grandezze totali si usano per semplificare i calcoli.

Calcolo della \dot{m} in un convergente, calcolo portata 15/03/2018



$$Q_{12} + \frac{c_1^2}{2} = c_p (T_2 - T_1^0) + \frac{c_2^2}{2}$$

$\stackrel{=0}{=} \stackrel{=0}{=} \quad \stackrel{=0}{=} \quad \stackrel{=0}{=}$

$$C_2 = \sqrt{2c_p(T_1^0 - T_2)} = \sqrt{2 \frac{k}{k-1} RT_1^0 \left[1 - \left(\frac{p_2}{p_1^0}\right)^{\frac{k-1}{k}}\right]}$$

$$\frac{p}{\rho^k} = const$$

$$\frac{p_2}{p_1^0} = \left(\frac{\rho_2}{\rho_1^0}\right)^{\frac{1}{k}} \quad \rho_2 = \frac{p_1^0}{RT_1^0} \left(\frac{p_2}{p_1^0}\right)^{\frac{1}{k}}$$

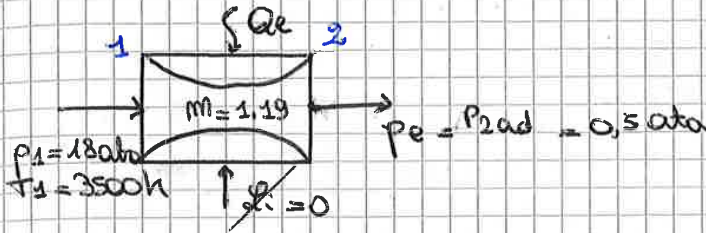
$$\dot{m} = A_2 \frac{p_1^0}{RT_1^0} \left(\frac{p_2}{p_1^0}\right)^{\frac{1}{k}} \sqrt{2 \frac{k}{k-1} \left[\left(\frac{p_2}{p_1^0}\right)^{\frac{2}{k}} - \left(\frac{p_2}{p_1^0}\right)^{\frac{k+1}{k}}\right]}$$

16/03/2018

Es. 1



reazione interna
→ no velocità iniziale



$A_2 = 20 \text{ cm}^2$
 $\mu = 25 \text{ kg/l mola}$
 $k = 1,2$
 $R = \frac{R}{\mu} = 332,6 \text{ J/kgK}$

$Q_e = -30 \cdot 4186 \text{ [J/kg]}$
 $T_2 = T_1 \left(\frac{p_2}{p_1} \right)^{\frac{k-1}{k}} = 1975,1 \text{ K}$

$C_p = \frac{k}{k-1} R = 1995,6$

$C_1 = 0$ perché non data e in camera di combustione è presumibile che sia = 0

$Q_e + \frac{\dot{m}}{2} C_1^2 = \dot{m} C_p (T_2 - T_1) + \frac{\dot{m}}{2} C_2^2 - \frac{\dot{m}}{2} C_1^2$

$C_2 = \sqrt{2 [Q_e + C_p (T_1 - T_2)]} = 2415,6 \text{ m/s}$

$C_{s2} = \sqrt{k R T_2} = 887,9 \text{ m/s}$ velocità del suono in 2

$A_2 = \pi \frac{d^2}{4} \rightarrow d = 5,05 \text{ cm}$ (calcolata per dare un'idea)

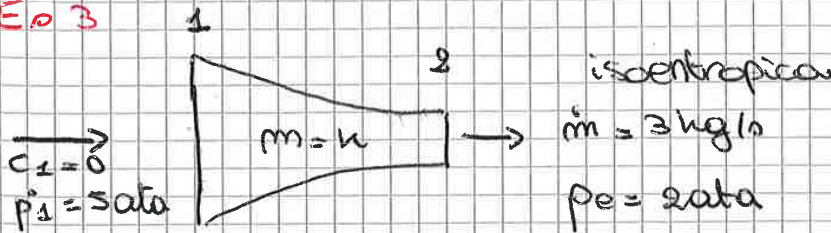
$\dot{m} = p_2 A_2 C_2 = 0,3607 \text{ kg/s}$
 $\frac{\dot{m}}{R T_2} = 0,07467 \text{ kg/m}^3$

Eq. P in $p \mu = RT$
 e $\mu \text{ N/m}^3$
 1 ata = 100 000 Pa

$F = \dot{m} C_2 = 871,4 \text{ N}$

Se diamo 20 m si risolve direttamente senza la teoria oggettiva - diffusori

Es. 3



$k = 1,4$
 $R = 288 \text{ J/kgK}$
 $C_p = 1004,5 \text{ J/kgK}$

$\frac{p_{2CR}}{p_1} = 0,528$ m° di teoria

$p_{2CR} = 2,64 \text{ ata}$

$T_1^0 = (150 + 273) \text{ K}$

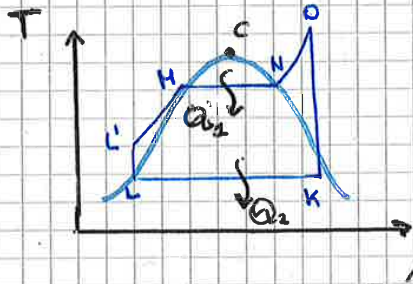
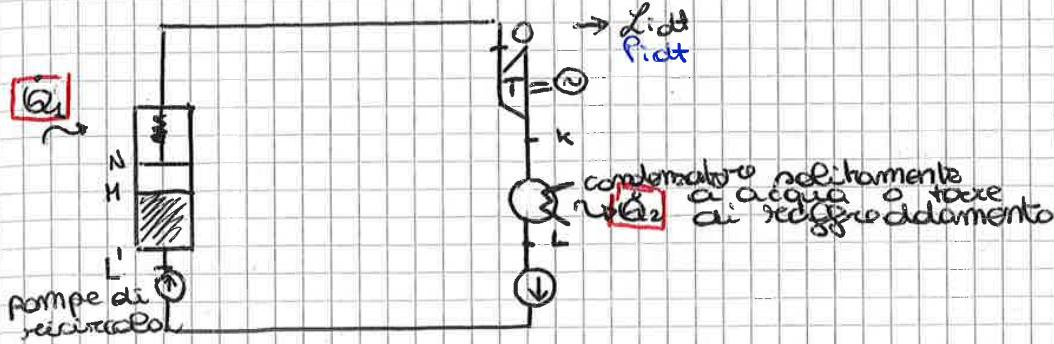
$T_2 = T_{2CR} = \frac{2}{k+1} T_1^0 = 352,5 \text{ K}$

$C_2 = C_{2s} = \sqrt{k R T_{2CR}} = 376,3 \text{ m/s}$

$p_e < p_{2CR}$ significa che siamo in condizione critica in 2 e ci sarà un'ulteriore espansione, non sappiamo come,

21/03/2018

Impianti a vapore



CICLO IDEALE

k non troppo all'interno, se no ci sarebbe troppa acqua nel vapore che esce le palette

La caldaia fornisce potenza \dot{Q}_1 . Il condensatore assorbe potenza \dot{Q}_2 . La turbina fornisce potenza all'asse fitt

$$\dot{Q}_1 - \dot{Q}_2 = P_{\text{fitt}} \rightarrow \frac{\dot{Q}_1 - \dot{Q}_2}{\dot{Q}_1} = L_{\text{idt}}$$

è ideale perché compressioni ed espansioni sono \cong e isentropici

Se primo principio: $\dot{Q}_e - \dot{Q}_{\text{att}} = \dot{W}_i + \Delta E_{g,ig,c}$ perché è un ciclo
 $\Delta E_g = 0$ perché non c'è movimento intorno ad un asse delle impianti

$L_{\text{idt}} = \dot{Q}_e$ Da L a O c'è riscaldamento, a fornito
 Da k a L c'è calore sottratto

$$\eta_{\text{id}} = \frac{P_{\text{fitt}}}{\dot{Q}_1} = \frac{L_{\text{idt}}}{\dot{Q}_1} = \frac{\dot{Q}_1 - \dot{Q}_2}{\dot{Q}_1} = 1 - \frac{\dot{Q}_2}{\dot{Q}_1}$$

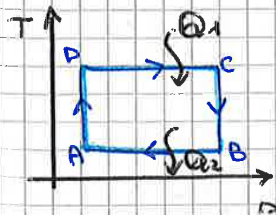
La caldaia è supposta adiabatica

All'utente interessa la potenza

$$P_{\text{id}} = \dot{Q}_1 - \dot{Q}_2 = \dot{m} L_{\text{idt}} \quad \dot{Q}_1 = \dot{m} \dot{Q}_1 \quad \dot{Q}_1 \text{ potenza termica fornita}$$

$$\eta_{\text{id}} = 1 - \frac{\dot{Q}_2}{\dot{Q}_1} \quad \dot{Q}_2 = \dot{m} \dot{Q}_2 \quad \dot{Q}_2 \text{ potenza termica sottratta}$$

CICLO DI CARNOT



Se ciclo produce lavoro

$$\dot{Q}_{\text{TOT}}^{\text{ideale}} = \dot{Q}_e = \int T ds$$

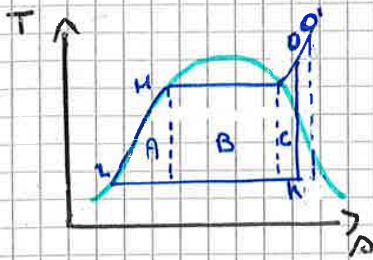
$$\dot{Q}_1 = T_1 \Delta S \quad \dot{Q}_2 = T_2 \Delta S$$

$$\eta_{\text{id, Carnot}} = 1 - \frac{T_2}{T_1}$$

22/03/2018

Metodi per migliorare il rendimento

1) aumento di temperatura di fornitura calore (T produzione del vapore) $\rightarrow T_0$



Se ciclo B è un ciclo di Carnot
 I cicli A e C sono equivalenti ad un ciclo di Carnot avente una T_1 che si trova tra M-L (ciclo A) e tra O-K (ciclo C)

$$\eta_i = \frac{L_{idA} + L_{idB} + L_{idC}}{Q_{1A} + Q_{1B} + Q_{1C}}$$

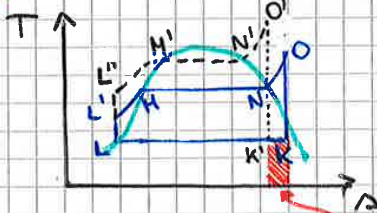
$$L_{idA} = \eta_{iA} Q_{1A} \quad L_{idB} = \eta_{iB} Q_{1B} \quad L_{idC} = \eta_{iC} Q_{1C}$$

$$\eta_i = \frac{\eta_{iA} Q_{1A} + \eta_{iB} Q_{1B} + \eta_{iC} Q_{1C}}{Q_{1A} + Q_{1B} + Q_{1C}}$$

$$\eta_A = 1 - \frac{T_K}{T_{1A}} \quad \eta_B = 1 - \frac{T_K}{T_{2A}} \quad \eta_C = 1 - \frac{T_K}{T_{2C}} \quad \text{me segue che } \eta_A < \eta_B < \eta_C$$

Se sposto $O \rightarrow O'$ η_C aumenta; la media pesata favorisce η_C per e' aumento di temperatura (e di pressione) si hanno limiti tecnologici ed economici. Ordini di grandezza tipici: $p_0 = 100 \div 150$ bar $T_0 = 400 \div 500$ °C

2) aumento della pressione di fornitura calore $\rightarrow P_0$



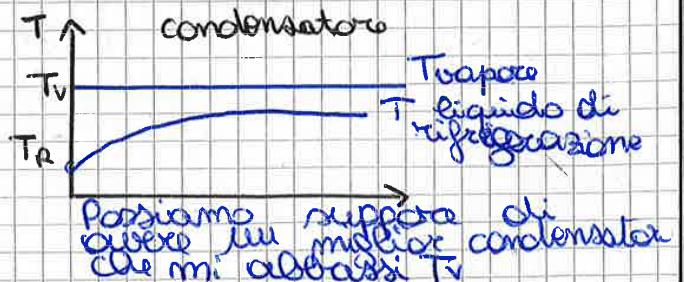
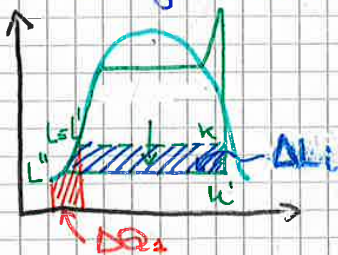
Se voglio $Q_1 = Q_2$ devo farmi di O' perché devo avere = area sottesa

$$\eta_i = 1 - \frac{Q_2}{Q_1} \quad \eta'_i = 1 - \frac{Q_2}{Q_1 + \Delta Q_1}$$

$Q'_2 < Q_2$ con questa area di differenza l'aumento di pressione riguarda tutto il fenomeno di fornitura del calore. In idealità $L' - O$ sono ad uguale pressione; in realtà c'è una perdita di carico
 infatti Q_2 è l'area sottesa a $K-L$

3) abbassamento di p_k e t_k , pressione e temperatura di condensazione

Se fosse Carnot



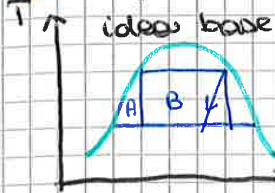
Dividiamo in 3 cicli

$$\eta_{id} = \frac{\eta_{idA}Q_{1A} + \eta_{idB}Q_{1B} + \eta_{idC}Q_{1C}}{Q_{1A} + Q_{1B} + Q_{1C}}$$

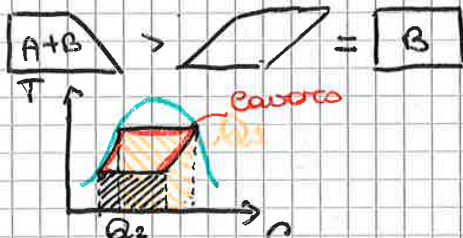
$$\eta_A < \eta_B < \eta_C$$

Questo rendimento è una sorta di media pesata tra i vari rendimenti poiché $Q_{1C} \uparrow$ il termine η_{idC} assume il peso maggiore nella media quindi η_{idM} . E gli altri rendimenti sono più o meno costanti. T_H e T_F possono non coincidere. In un ciclo ci sono massimo 3 surriscaldamenti perché hai vapore nella zona di vapore ad alta temperatura (non conviene +)

5) rigenerazione del calore tramite spillamenti

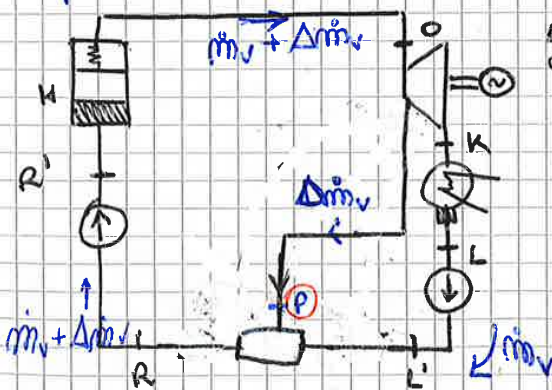


Il ciclo A è il ciclo peggiore. Nel vortice che mento espande in turbina si usi parte del calore per riscalzare il ciclo A. Il lavoro che si fa è minore rispetto al ciclo A+B.

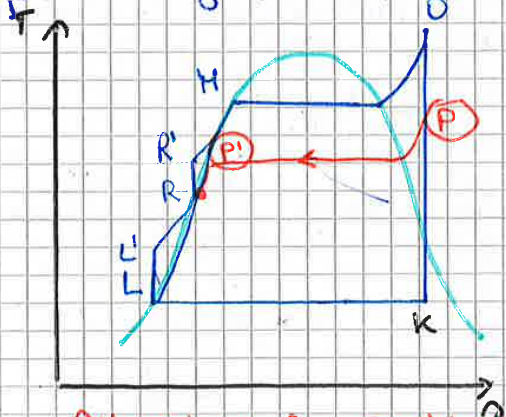


Il rendimento di questo ciclo è η_B , mentre il rendimento del ciclo precedente era $\eta = \frac{\eta_A Q_{1A} + \eta_B Q_{1B}}{Q_{1A} + Q_{1B}}$. $\eta_A < \eta_B$

Il ciclo a vapore reale (si possono fare tanti stadi intermedi):



spillatori di vapore



Attenuazione che cambiamo le portate

R. di + suo arrivare alla condizione dell'ultimo spillamento

Si possono realizzare scambiatori a miscela. Non molto convenienti in quanto gli spillamenti hanno pressioni diverse $P_{S3} > P_{S2} > P_{S1}$.

Quindi ci vorrebbero delle pompe per portare il fluido da P_{S1} a P_{S2} e da P_{S2} a P_{S3} .



Si usano quindi spillatori a superficie

con tanti spillatori, elimino la zona A (lo e a basso rendimento)

Nota: serve per ridurre la pressione o a regolare la quantità di vapore spillato

Si definisce $\eta_o = \frac{P_u}{P_i}$ $P_u = P_i - (P_m + P_{aux})$ attinto, arrossa

- $\eta_o =$ rendimento organico, considera perdite dell'albero
- La caldaia ha delle perdite:

- i gas incombusti hanno temperature $>$ di quelle iniziali
- perdita per cattiva combustione
- perdita per scambi termici e irraggiamento

Andremo distinguere il calore del combustibile da quello che viene fornito

- Rendimento della caldaia $\eta_s = \frac{\dot{Q}_1}{\dot{m}_b H_i}$ $\dot{m}_b =$ portata combustibile
 $H_i =$ potere calorifico combustione

$\dot{Q}_c = \dot{m}_c H_i$

- Rendimento del generatore $\eta_g = \frac{P_{el}}{P_u}$
- Rendimento utile $\eta_u = \eta_o \cdot \eta_i = \frac{P_u}{\dot{Q}_1} = \eta_o \frac{P_i}{\dot{Q}_1}$ (nota $\eta_i \neq \eta_s$)

$P_{id} = \dot{m} (i_o - i_{kis})$

$P_i = \dot{m} (i_o - i_c)$

- Rendimento globale del ciclo $\eta_g = \frac{P_u}{\dot{m}_b H_i} = \frac{P_u}{P_i} \cdot \frac{P_i}{\dot{Q}_1} = \frac{\dot{Q}_1}{\dot{m}_b H_i}$
- $\rightarrow \eta_o = \eta_i \cdot \eta_s$

$\eta_{el} = \frac{P_{el}}{\dot{m}_b H_i} = \eta_g \cdot \eta_i \cdot \eta_s = \eta_g \eta_g$

* Negli impianti reali si ha una "torre di degrassaggio" per ossigeno e azia contenuta nell'acqua, l'aria viene assorbita dall'acqua quando si trova a pressioni

<<< Parabonite
Un altro aspetto tecnologico riguarda la regolazione degli impianti, gli impianti a vapore conviene usare nelle condizioni nominali senza regolare, in genere l'impianto non è contento di essere regolato perché si formano delle deformazioni dovute alla variazione di temperatura. La regolazione deve essere lenta in modo che l'impianto possa trovare un nuovo assetto termico. Un metodo di regolazione è la regolazione per laminazione

* Non si è tenuto in conto che la combustione può essere parziale, ciò che normalmente è $H_x C_y + O_2 \rightarrow x CO_2 + y H_2O$.
Ma in realtà si può formare CO H₂ carbonio grafite

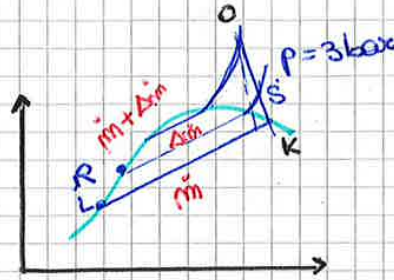
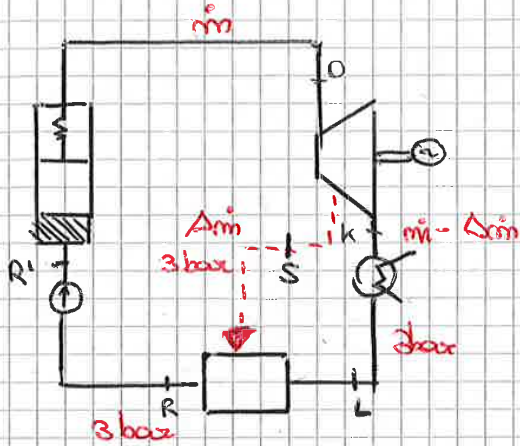
$$i_L = 137,8 \text{ kJ/kg} \quad (32,5 \cdot 4,186)$$

$$Q_{in} = (i_0 - i_L) = 3502 - 137,8 = 3364 \text{ kJ/kg}$$

$$\eta_i = \frac{L_i}{Q_{in}}$$

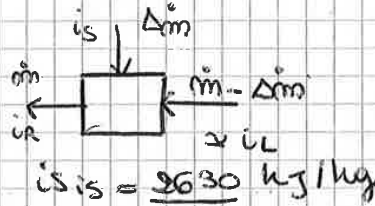
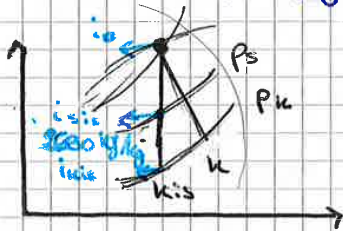
$$\eta_u = \eta_0 \eta_i \quad \eta_g = \eta_0 \eta_i \eta_o$$

Ora aggiungiamo uno scaldamento in turbina con $P_3 = 3 \text{ bar}$



Non ci danno le portate quindi possiamo calcolarle solo da tabella entrando con 3 bar

$$i_R(3 \text{ bar}) = 561,5 \text{ kJ/kg}$$



$$\dot{m} i_R = \Delta \dot{m} i_s + (\dot{m} - \Delta \dot{m}) i_L$$

uguaglianza flussi entalpici

$$i_R = \frac{\Delta \dot{m}}{\dot{m}} i_s - \frac{\Delta \dot{m}}{\dot{m}} i_L + i_L$$

$$\frac{\Delta \dot{m}}{\dot{m}} = \frac{i_R - i_L}{i_s - i_L}$$

(i_R da tabella entrando con 3 bar $\rightarrow i_R = 562,5 \text{ kJ/kg}$)

$$i_L = 137,6 \text{ kJ/kg}$$

$$i_s = i_0 - \eta_r (i_0 - i_{s1}) = 2801 \text{ kJ/kg}$$

$$\frac{\Delta \dot{m}}{\dot{m}} = 0,183$$

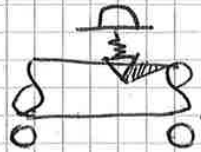
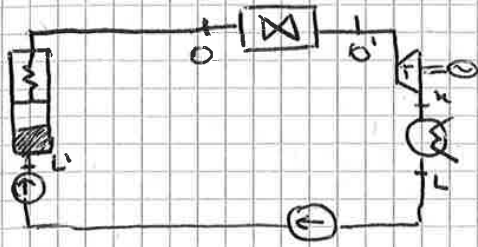
$$\eta_u = \eta_0 \eta_i = \eta_0 \frac{i_0 - i_k}{i_0 - i_L} = 0,36 \rightarrow 0,336 \quad \text{senza rigenerazione}$$

$$\eta_u = \eta_0 \frac{\dot{m} (i_0 - i_s) + (\dot{m} - \Delta \dot{m}) (i_s - i_k)}{\dot{m} (i_0 - i_R)}$$

$$i_k = i_0 - \eta_0 (i_0 - i_{k1}) = 2348$$

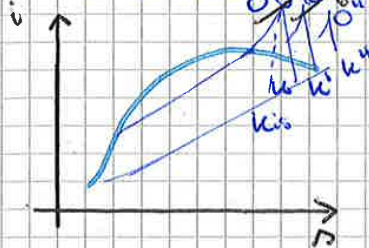
28/03/2018

Regolazione per l'ottimizzazione



$P_o > P_o'$
 $i_o \approx i_o'$
 $\frac{Q}{\rho} + \frac{L}{\rho} = \Delta i + \Delta E_c =$
 $\approx 0 \quad \approx 0$
 $= i_o' - i_o$
 $\Delta i \approx 0$

Si agisce sulla valvola per effettuare la regolazione
 La valvola P_o è una trasformazione isentropica



$C_m - C_a = I \frac{dx}{dt}$

Se $C_m - C_a > 0$ $\frac{dx}{dt} > 0$, il sistema se
 ne accorge e
 riduce l'as
 portata

$L_i = i_o - i_u$

$L_i = i_o' - i_u'$

$P_i = m_i L_i$ ma dobbiamo quantificare m_i → approssimazione
 isentropica

$P_i = m_i v (i_o - i_u)$
 $\propto P_o$

Negli ugelli $m_{ice} = A_r \frac{P_o'}{\sqrt{P_o' \rho_s}} f(k) \propto \frac{P_o'}{\sqrt{P_o' \rho_s}}$

Se $i_o = i_o'$ $P_o \rho_s = \text{cost}$

Quindi $m_{ice} \propto P_o' > P_o$

Insomma $(i_o - i_u)$ si riduce a sua volta

Ne segue che $P_i' < P_i$

Il rendimento del ciclo è diminuito notevolmente

$\rightarrow \eta_i' = \frac{P_i'}{Q_3} = \frac{m_i v (i_o' - i_u')}{m_i v (i_o - i_u)} < \eta_i = \frac{i_o - i_u}{i_o - i_u}$
 $\eta_o' \approx \eta_o \quad \eta_b' \approx \eta_b$

Questo regolatore funziona bene ma il rendimento tende
 a ridursi notevolmente
 Negli stabilimenti per avere un vantaggio economico è
 necessario avere un impianto cogenerativo.

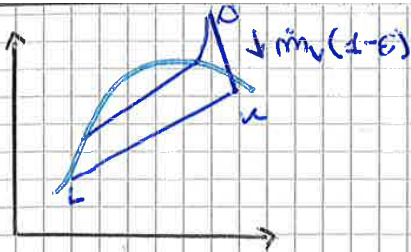
$\nabla \left(\frac{m_i}{m_{ice}} \right)^2 + \left(\frac{P_u - P_{uCR}}{P_o - P_{uCR}} \right)^2 = 1$ $m_{ice} \propto \frac{P_o}{\sqrt{P_o}}$ $\frac{P_{uCR}}{P_o} = \text{cost}$

Se σ è critico

$m_{ice}' = m_{ice} \frac{P_o'}{P_o} \sqrt{\frac{P_{uCR}}{P_o' \rho_s}}$

Valido quando $i_o = i_o'$ perché
 si può supporre che la
 temperatura è costante

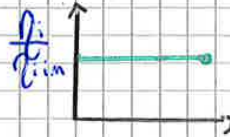
Siamo in condizioni critiche quando $P_{uCR} > P_u$, ma se



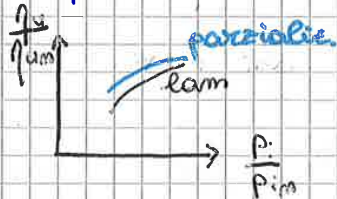
Se costo non cambia $L_i = \text{cost}$

$P_i \propto \dot{m}_a (1-\epsilon)$

Se rendimento è costante



Ma se si guarda il rendimento utile scende perché scende quello **organico** perché la palata girano in fluido fermo che c'è nelle sezioni chiuse. Ma dipende dal grado di parzializzazione (poco parzializzato, poco fluido fermo)

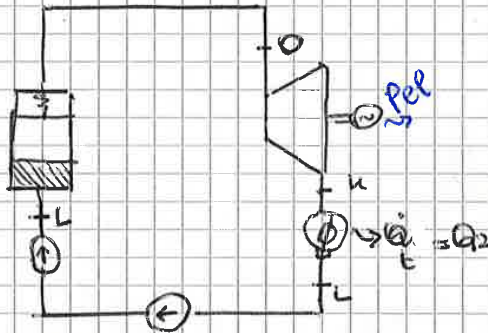


La caldaia deve riscaldare solo ciò che transita in turbina

Impianti a vapore cogenerativi:

- 1) Impianto cogenerativo a controcompressione o a recupero totale
- 2) Impianto cogenerativo a estrazione o recupero parziale

1) $P_u = 4 \div 10 \text{ bar}$
 $T_u = 145 \div 180^\circ \text{C}$



Non c'è il condensatore; il calore in uscita dalla turbina viene sfruttato dalle utenze. La condensazione non avviene più a $15-20^\circ \text{C}$ ma a $60-70^\circ \text{C}$. Ne segue che dal punto di vista elettrico il rendimento risulta notevolmente più basso, ma si sfrutta il calore nelle utenze. Questi impianti vengono dimensionati in base alle esigenze termiche.

P_i fu però considerate solo quelle elettriche

Si chiamano in controcompressione perché la turbina a valle vede un'ipertensione di $10 \div 20 \text{ bar}$

$\eta_i = \frac{P_i}{\dot{Q}_1}$ $\eta_g = \eta_o \eta_b \eta_i = \frac{P_u}{\dot{m}_b H_i}$

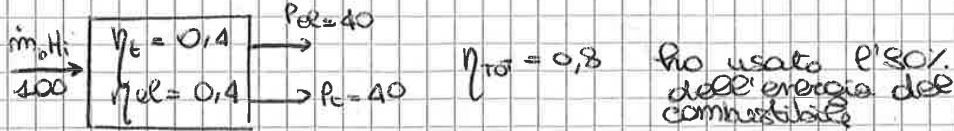
Calcolando in questo modo il rendimento non si tiene in conto del fatto che prima avrei dovuto produrre calore in una caldaia separata

Possiamo definire $\eta_g = \frac{P_u}{\dot{m}_b H_i - (\dot{m}_b H_i)_{cs}}$ caldaia separata

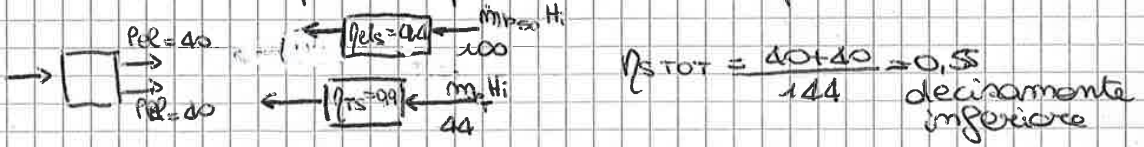
$\eta_g = \frac{P_u}{\dot{m}_b H_i - \frac{\dot{Q}_b}{\eta_{bs}}}$

In generale η_{bs} non si discosta molto da η_b

Se supponiamo $\eta_b = \eta_{bs}$
 $\eta_g = \eta_b \left(\frac{P_i}{\dot{Q}_1 - \dot{Q}_T} \right) = \eta_b \eta_o$
 $\dot{Q}_T = \dot{Q}_L$



Se avessi avuto impianto separato → utilizzo più combustibile



Heat Rate $q_c = \frac{m_b H_i}{P_c} = \frac{1}{\eta_{el}}$ [kJ/kWh] dato con questa unità di misura (attenzione alla conversione unità)

per esempio $q_c = 12000$

→ $\frac{12000}{3600} = 0,3 = \eta_{el}$

Net HR $q_{net} = \frac{m_b H_i - Q_c / \eta_{cs}}{P_c}$ ← separato

$\eta_g = \frac{P_u}{m_b H_i}$ impianto a vapore non cogenerato

$\eta_{g,c} = \frac{P_u}{m_b H_i - \frac{Q_c}{\eta_{cs}}}$ potenza utile meccanica
impianto a vapore cogenerato

CAR → cogenerazione ad alto rendimento vengono emanati degli incentivi per la costruzione

- D.E. 2001/8/CE
- D. Leg n° 20 8/2/07
- Decreti HISE 4/8/2011, 5/9/2011

gli impianti che possono giovare degli incentivi sono:

- impianti C.C.
- impianti TV compressione/estrazione
- impianti TG
- impianti HA

consumata separato

$$PES = \frac{E_{c,s} - E_{c,c}}{E_{c,s}} = 1 - \frac{E_{c,c}}{E_{c,s}} = 1 - \frac{E_c}{\eta_{cs} + E_t} = 1 - \frac{1}{\frac{\eta_{cs}}{\eta_{cs}} + \frac{\eta_{cc}}{\eta_{cs}}}$$

Precedendo con dei valori

$PES = 1 - \frac{1}{\frac{0,4}{0,5} + \frac{0,4}{0,9}} = 0,196$ ho un risparmio del ~ 20%

Bisogna definire dei parametri di riferimento per η_{cs}, η_{cs}

Per rientrare negli impianti CAR devo avere:

$$P_{es} \geq P_{es} = \begin{cases} \phi & P_{el} < 1 \text{ MW} \\ 10\% & P_{el} \geq 1 \text{ MW} \end{cases}$$

P_{es} : primary energy saving

5/04/2018

Impianti di cogenerazione CAR (alto rendimento)

Verificare il CAR tramite il PES e IU → verificato che l'impianto sia CAR si può avere l'incentivo:

- defiscalizzazione combustibile - 5% costo combustibile industriale
- 30% costo combustibile civile

• TEE (titoli efficienza energetica) forniti una volta e' anno per 10 anni

Per il calcolo dei titoli devo calcolare il risparmio

$$R_{isp} = E_{c,s} - E_{c,c} = \frac{E_e}{\eta_{e,rig}} + \frac{E_t}{\eta_{t,rig}} - E_{c,c}$$

Quantità energia elettrica ha prodotto e quanto combustibile ha usato

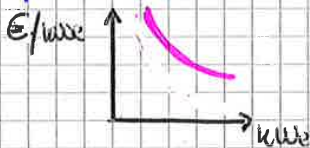
$$\eta_{e,rig} = 0,46 * p$$

$$\eta_{t,rig} = 0,9 \text{ (m° fissa)}$$

$$TEE = R_{isp} [MWh] * 0,086 \left[\frac{tep}{MWh} \right] \text{ tonnellate equivalenti petrolio}$$

1 tep = 41860 kJ per convenzione (3600 ottengo kWh) = 11,63 MWh
 $\frac{1}{11,63} = 0,086$ $\frac{1}{11,63} tep = 0,086 tep$

Gli impianti piccoli hanno un costo specifico più elevato di quelli grandi.



Il rendimento è maggiore per gli impianti grandi; l'investimento è maggiore per quelli piccoli.

Gli impianti piccoli sono più incentivati per questo si aggiunge un fattore k

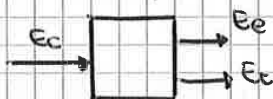
$$TEE = R_{isp} [MWh] * 0,086 \left[\frac{tep}{MWh} \right] * k$$

k:	$P_{el} < 1 \text{ MW}$
1,4	$1 \leq P_{el} < 10 \text{ MW}$
1,3	$10 \text{ MW} < P_{el} < 80 \text{ MW}$
1,2	$80 < P_{el} < 100$
1,1	$P_{el} \geq 100 \text{ MW}$
1	

es. $25 \text{ MW} \rightarrow \frac{1,4 * 1 + 1,3 * 9 + 1,2 * 15}{25} = 1,244 = k$

Posso vendere a fine anno i titoli acquisiti

Se l'impianto non è CAR?



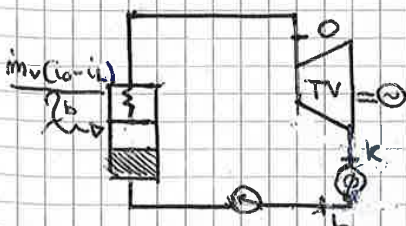
Lo trasformo in CAR virtualmente →



Ricavata la macchina virtuale CAR opero su questa per calcolare la defiscalizzazione dei titoli.

Impianti a vapore cogenerativi

1) impianto a recupero totale (a contropressione)



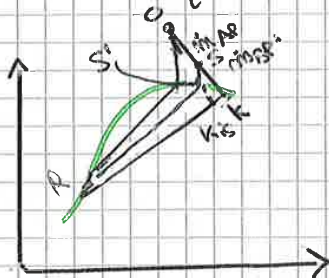
$P_c = 4-10 \text{ bar}$
 $P_o = 40-100 \text{ bar}$
 $t_L = 100^\circ\text{C}$

Es.
 $p_0 = 200 \text{ bar}$ $t_0 = 450^\circ\text{C}$ $t_R = 100^\circ\text{C}$
 $p_k = 0,05$ $p_s = 10 \text{ bar}$ $t_k = 35^\circ\text{C}$

η è basso rispetto
 ai prima in quanto
 solo una parte del
 calore viene utilizzata
 dalle utenze (portata
 più bassa)
 $\eta_{TOT} \downarrow$ $PES \downarrow$

$\dot{m}_{VAP} = 100 \text{ t/h}$
 $\dot{m}_{vu} = (\text{utilizzato utenze}) = 50 \text{ t/h}$
 $\dot{m}_{VBP} = 100 - 50 = 50 \text{ t/h}$

$\eta_{ci} = 0,8$ $\eta_{0,com} = 0,9$ $\eta_b = 0,9$



$$P_{el} = \eta_{0,com} [\dot{m}_{AP} (i_0 - i_s) + \dot{m}_{BP} (i_s - i_u)]$$

$$\dot{Q}_e = \dot{m}_u (i_s - i_R)$$

$$\dot{m}_{in} H_i = \frac{1}{\eta_0} [\dot{m}_u (i_0 - i_R) + \dot{m}_{BP} (i_0 - i_u)]$$

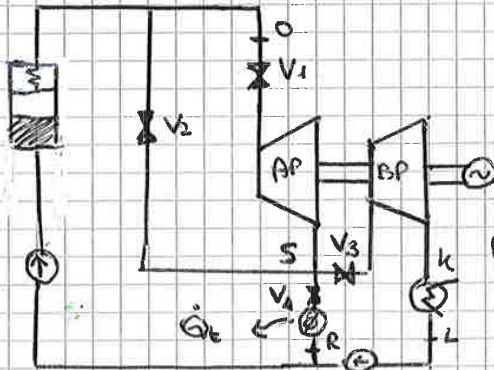
η_{el} ; η_e ; η_{TOT} ; PES $I_e = 0,6$
 $\eta_{el} = 0,2$

Per aumentare l'eff. dell'impianto prima si manda in
 surriscaldamento poi in BP.

$p_0 = p_s$ $t_0 = 450^\circ\text{C}$

Regolazione

Si possono mettere V_1, V_2, V_3, V_4
 nel campo di lavoro e
 maggiore del caso precedente



Se chiudo V_3 la $P_{el} \downarrow$ ma
 la portata che non va in
 turbina BP va all'utenza
 termica che aumenta la
 propria potenza.
 Quando tutta la portata
 va all'utenza è come
 se avessi un impianto a
 recupero totale e regolo
 a questo punto con V_1 e
 V_2 .

Valvola V_3
 con V_3 completamente chiusa \rightarrow lavoro
 con V_1 e V_2

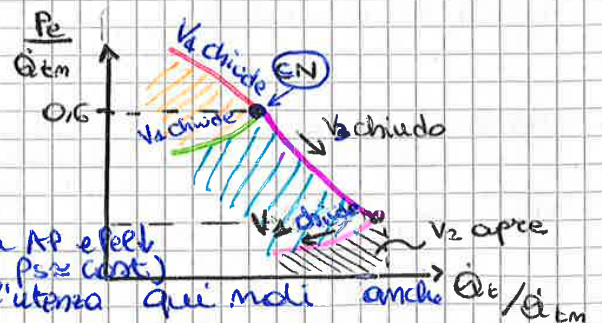
Chiudo V_1

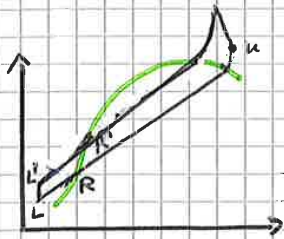
- P_{AP} scende (la portata diminuisce a AP e $\dot{Q}_{el} \downarrow$)
- P_{BP} non cambia (portata V_3 cost perché $p_s \approx \text{cost}$)
- Se riduzione di portata si ripercute sull'utenza qui mal anche \dot{Q}_e / \dot{Q}_{tm}
- Possò lavorare in diverse. Se chiudo V_3 recupero \dot{Q}_e
- chiudendo V_1 e V_3 in proporzioni diverse

Chiudo V_4

- meno potenza all'utenza $\dot{Q}_e \downarrow$
- va alla BP $P_{el} \uparrow$

Nella zona regolo V_1 e V_4 in proporzioni diverse





Il fluido in L è sottoraffreddato. Una parte del fluido arriva da K, una da L; unendosi si arriva a R. Comprimendo arriva a R.



$$\dot{m}_v i_R = \Delta \dot{m} i_K + (\dot{m}_v - \Delta \dot{m}) i_L$$

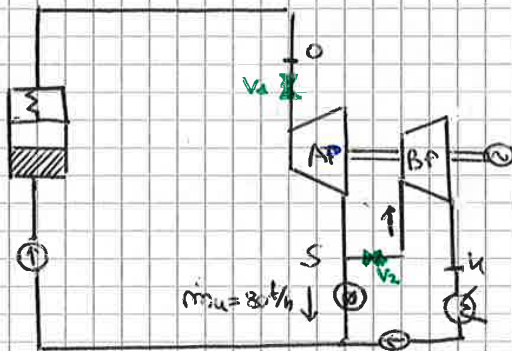
$$i_R = 561,5 \text{ kJ/kg}$$

$$\Delta \dot{m} (i_K - i_L) = \dot{m}_v (i_R - i_L)$$

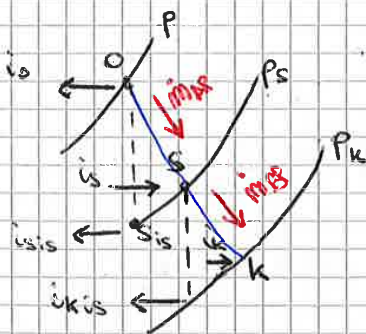
$$\Delta \dot{m} = \frac{561,5 - 293}{275,9 - 293} \cdot \dot{m}_v = 10,89 \text{ t/h}$$

Altre utenze vanno $\dot{m} - \Delta \dot{m} = 89,11 \text{ t/h}$

2)



$\dot{m}_{AP} = 150 \text{ t/h} \rightarrow z: 3,6$
 $\eta_{0i} = 0,8$
 $p_0 = 50 \text{ bar}$
 $t_0 = 450^\circ\text{C}$
 $\dot{m}_{BP} = 70 \text{ t/h} \rightarrow z: 3,6$
 $p_s = 3 \text{ bar}$
 $p_k = 0,2 \text{ bar}$
 $\eta_0 = 0,97$



$$i_0 = 3317$$

$$i_{s1s} = 2655$$

$$i_s = i_0 - \eta_{0i} (i_0 - i_{s1s}) = 3317 - 0,8(3317 - 2655) = 2787$$

$$i_{k1s} = 2353$$

$$i_k = i_s - \eta_0 (i_s - i_{k1s}) = 2787 - 0,97(2787 - 2353) = 2516$$

$$P_u = \eta_0 [\dot{m}_{AP} (i_0 - i_s) + \dot{m}_{BP} (i_s - i_k)] = 0,97 \left[\frac{150}{36} (3317 - 2787) + \frac{70}{36} (2787 - 2516) \right] = 25,98 \text{ MW}$$

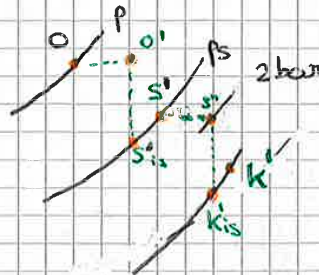
(il prof ha 27,6 \rightarrow controllato)

Laminazione a monte delle due turbine

$$p_{0'} \rightarrow 30 \text{ bar}$$

$$p_{s''} \rightarrow 2 \text{ bar}$$

p_s, p_k e condizioni in caldaia sono le stesse



$$\dot{m}_{CE} \propto \frac{P_{00}}{\sqrt{P_{m0} \eta_{0m}}}$$

$$\dot{m}_{AP} \propto \frac{P_0}{\sqrt{P_{00} \eta_{00}}} \text{ costante se } h_0 \text{ la stessa entalpia}$$

$$\dot{m}_{AP}' = \dot{m}_{AP} \frac{P_{0'}}{P_0} = 150 \frac{30}{50} = 90 \text{ t/h}$$

dovrà usare mBP $\rightarrow \left(\frac{\dot{m}_{BP}}{\dot{m}_{BP,CR}}\right)^2 + \left(\frac{P_k - P_{k,CR}}{P_s - P_{k,CR}}\right)^2 = 1$

$P_u = \eta_o [\dot{m}'_{AP} (i_o - i'_s) + \dot{m}_{BP} (i_s - i'_k)]$

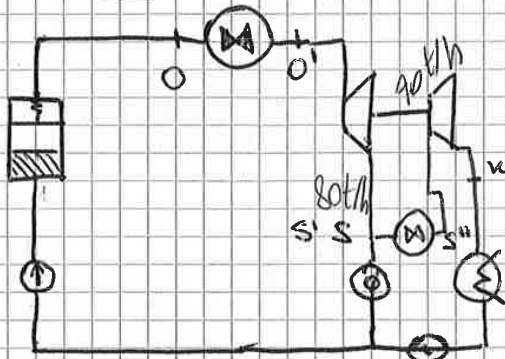
$i'_{k,s} = 2415$

$i'_k = i'_s - \eta_o (i'_s - i'_{k,s}) = 2787 - 0,8(2787 - 2415) = 2489 \text{ kJ/kg}$

$i_s = i'_s$

$P_u = 0,97 \left[\frac{100}{3,6} (3317 - 2787) + \frac{467}{3,6} (2787 - 2489) \right] = 18,03 \text{ kW}$

4)



$\dot{m}_{AP} = 150 \text{ t/h}$

$P_o = 50 \text{ bar}$

$P_o = 30 \text{ bar}$

$P_s = 3 \text{ bar}$

$P'_s = 2 \text{ bar}$

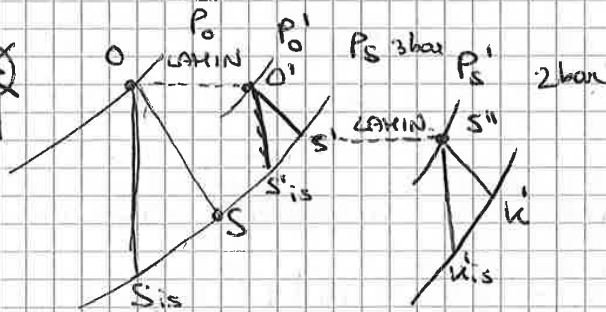
$t_o = 450^\circ\text{C}$

$\eta_o = 0,97$

$\eta_{oi} = 0,8$

$i_s = 2787 \text{ kJ/kg}$

$P_k = 0,2 \text{ bar}$



$i_o = i'_o = 3317 \text{ kJ/kg}$

$i'_{s,s} = 2748 \text{ kJ/kg}$

$i'_s = i'_s = i'_o - \eta_{oi} (i'_o - i'_{s,s}) = 2861 \text{ kJ/kg}$

$N_D = 0,654$

$i'_{k,s} = 2469$

$i'_k = i'_s - \eta_{oi} (i'_s - i'_{k,s}) = 2548 \text{ kJ/kg} \times$

$N_D'' = 1,069$

$\dot{m}'_{AP} = \dot{m}_{AP} \frac{P'_o}{P_o} = 90 \text{ t/h}$ $\dot{m}_{BP} = \dot{m}_{BP} \frac{P'_s}{P_s} \sqrt{\frac{P_s N_D}{P'_s N_D''}} = 70 \cdot \frac{2}{3} \sqrt{\frac{3 \cdot 0,654}{2 \cdot 1,069}} = 44,7 \text{ t/h}$

$P_u = \eta_o [\dot{m}'_{AP} (i'_o - i'_s) + \dot{m}_{BP} (i'_s - i'_k)] = 0,97 \left[\frac{90}{3,6} (3317 - 2861) + \frac{44,7}{3,6} (2861 - 2548) \right] = 14,8 \text{ kW}$

i_o	(P_o)	
$i'_{s,s}$	(P_s)	26554
i'_o	(P'_o)	
$i'_{k,s}$	(P'_s)	2748
N_D	(P_s)	$\rightarrow 0,654$
$i'_{k,s}$	(P'_s)	

α_1 : angolo della direz. C_1 rispetto a quella tang.

β_1 : angolo della velocità relativa w_1

α_2 : angolo della velocità assoluta C_2

β_2 : angolo di w_2

Partono in senso antiorario dal semiasse +

Operatrice $\left\{ \begin{array}{l} \text{Turbocompr.} \\ \text{Turbopompa} \end{array} \right.$
 Comotrice $\left\{ \begin{array}{l} \text{Turbina a vapore} \\ \text{Turbina a gas} \\ \text{Turbina idraulica} \end{array} \right.$

$$P_i = Cw = w m (C_{u1} r_1 - C_{u2} r_2)$$

$w r_c = u$ velocità di trascinamento

$$\rightarrow P_i = m (C_{u1} u_1 - C_{u2} u_2)$$

$$L_i = \frac{P_i}{\omega}$$

$$\rightarrow L_i = u_1 C_{u1} - u_2 C_{u2}$$

EQUAZIONE DI EULERO

Calcolo il lavoro dal triangolo di velocità

C_{u1}, C_{u2} = proiezioni di \vec{C}_1 e \vec{C}_2 lungo l'asse + tangenziale

Dal primo principio:

$$Q_e - L_{irr} = \Delta i + \Delta E_{c,gr,g}$$

1) Applico con un sistema di riferimento fisso
 tra 1 e 2

$$Q_e - L_{irr} = i_2 - i_1 + \frac{C_2^2 - C_1^2}{2}$$

- Campo centrifugo non lo sento
- piccolo termine gravitaz.

2) Applico ad un riferimento mobile

Non vedo il lavoro se sono seduto sulla girante e vedo una velocità relativa e il campo di forza centrifugo

$$Q_e = i_2 - i_1 + \frac{w_2^2 - w_1^2}{2} + \frac{u_2^2 - u_1^2}{2}$$

differenza espressioni

$$L_{irr} = \frac{C_2^2 - C_1^2}{2} + \frac{w_2^2 - w_1^2}{2} + \frac{u_2^2 - u_1^2}{2}$$

Sono spariti i termini termici

$$w_1^2 = C_1^2 + u_1^2 - 2u_1 C_1 \cos \alpha_1 \Rightarrow u_1 C_{u1} = \frac{C_1^2 + u_1^2 - w_1^2}{2}$$

$$w_2^2 = C_2^2 + u_2^2 - 2u_2 C_2 \cos \alpha_2 \Rightarrow u_2 C_{u2} = \frac{C_2^2 + u_2^2 - w_2^2}{2}$$

secondo metodo

Sostituzione e trovo C_{u2} analogia

Trovo λ che vado ad inserire nella formula di Lu

$$Lw = \lambda \left(\frac{e}{d} \right) \left(\frac{c^2}{2} \right) \left(\frac{u_1^2}{u_2^2} \right) \quad Lw \propto d^2 m^2$$

$$\eta \triangleq \frac{L_i}{L_i + L_w} = \text{cost} \quad \begin{matrix} L_i \propto d^2 m^2 \\ L_w \propto d^2 m^2 \end{matrix}$$

Parto da massimo piccolo, lo ottimizzo e faccio quello più grande

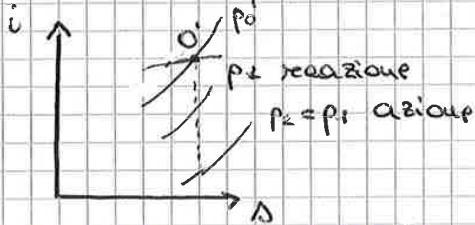
12/04/2018

Turbine (a vapore)

Stadi

- 1) Ad azione prevede che $p_1 = p_2 \rightarrow$ cioè espansione solo nel distributore
- 2) A reazione $p_2 < p_1$ (espansione) \rightarrow anche nella girante

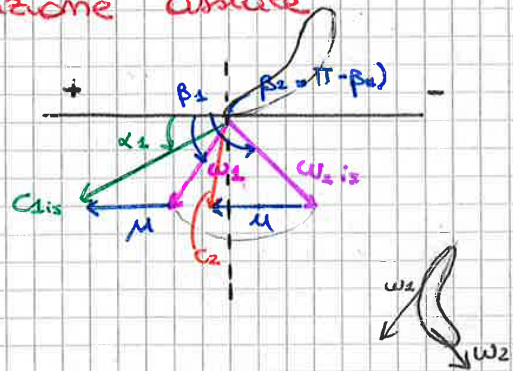
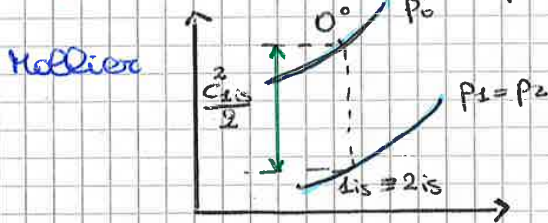
In entrambi i casi $p_0 \gg p_1$, cioè c'è una forte espansione per aumentare la velocità che verrà poi deviato dalle palette (azione nel distributore)



Le turbine ad azione possono essere parzializz.; quelle a reazione no

Stadi semplice turbina ad azione assiale

• caso ideale (isocentropia)



\vec{c}_1 : tangente alla direzione della pala

Applico il 1° principio

$$0-1] \quad h_0 - h_1 = (i_1 s - i_0) + \frac{c_{1s}^2}{2} \quad c_{1s} = \sqrt{2(i_0 - i_1)}$$

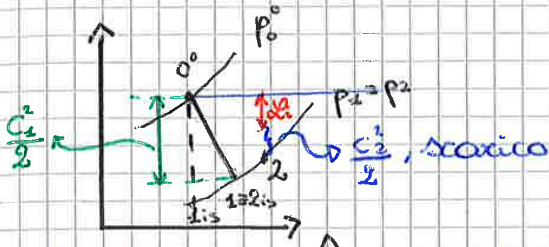
$$1-2] \quad h_1 - h_2 = (i_2 s - i_1 s) + \frac{w_2 s^2 - w_1^2}{2} + \frac{u_2^2 - u_1^2}{2} \quad \rightarrow w_2 s = w_1$$

Le entalpie sono uguali per le macchine ad azione perché non c'è salto di pressione

Si individua una circonferenza, luogo delle soluzioni ma simmetrica delle palette:

In realtà la girante vede $c_1 - u \rightarrow$ quindi w_1 deve essere tangente alla girante (e non c_1)
Da w_1 trovo $w_2 s$ per simmetria, poi $u_1 = u_2 = u$
per c_2 $\rightarrow p_2 = \pi - p_1$

• caso con Lw , attrito



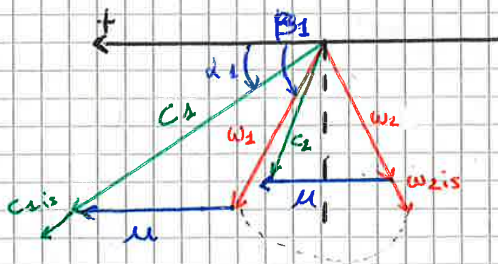
$1:s \approx 2:s^* \rightarrow$ tutta la macchina ideale

Perdita per energia cinetica

$$\varphi = \frac{C_1}{C_1:s}$$

$$\psi = \frac{w_2}{w_2:s}$$

$$C_1 = \varphi \sqrt{2(C_2 - C_1:s)}$$



$$w_2:s = w_2$$

$$w_2 = \psi w_2:s = \psi w_1$$

$$L_i = \mu (C_{u1} - C_{u2})$$

$$C_{u1} = C_1 \cos \alpha_1$$

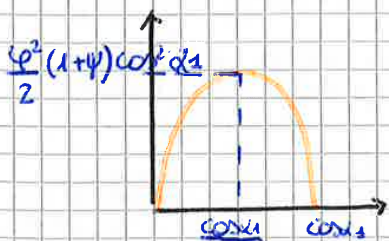
$$C_{u2} = w_2 + \mu = -\psi w_1 + \mu = -\psi (C_{u1} - \mu) + \mu$$

$$L_i = \mu (C_{u1} + \psi (C_{u1} - \mu) - \mu) = (1 + \psi) \mu (C_{u1} - \mu)$$

STADIO SINGOLO $C_2/2$ perduto

$$\eta_0 = \frac{L_i}{\frac{1}{2} C_2 - C_1:s} = \frac{(1 + \psi) \mu (C_1 \cos \alpha_1 - \mu)}{\frac{C_2}{2} - \frac{C_1^2}{2\varphi^2}} = \frac{2\varphi^2(1 + \psi)}{C_1} \frac{\mu (C_1 \cos \alpha_1 - \mu)}{C_1}$$

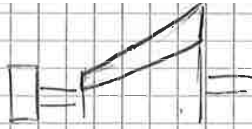
\rightarrow $\alpha_1 < \alpha_1$ di α_1 è quello ideale



L'energia di scorcio viene recuperata se c'è un'altra fase

\rightarrow MULTISTADIO $C_2/2$ recuperata

$$\eta_0 = \frac{L_i}{\frac{1}{2} C_2 - (\frac{1}{2} C_1^2 + \frac{C_2^2}{2})}$$



Non si riesce a smaltire o
 - per questo si imballano più
 pelasse e non poi bene neanche la
 potenzialità.

Esercizio 1 (5.2.8 pag 31)

$m = 150 \text{ kg/s}$

$\alpha = 30^\circ$

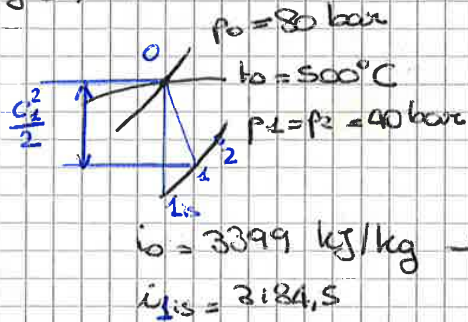
$\frac{u}{c_1} = \frac{\cos \alpha}{2}$

$\beta_2 = (\pi - \beta_1)$

$n = 3000 \text{ rpm}$

$\varphi = 0,95$

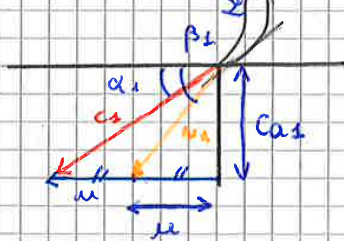
$\psi = 0,9$



$c_1 = \varphi \sqrt{2(i_0 - i_{1s})} = 622,2 \text{ m/s}$

$u = c_1 \frac{\cos \alpha}{2} = \frac{c_1 \cos \alpha}{2}$

$c_{u1} = 538,9 \text{ m/s} \quad u = 269,45 \text{ m/s}$



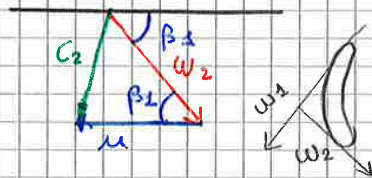
$c_{a1} = c_1 \sin \alpha = 311,1 \text{ m/s}$

$w_1 = \sqrt{c_{a1}^2 + u^2} = 411,6 \text{ m/s}$

$\beta_1 = \arctan\left(\frac{c_{a1}}{u}\right) = 49,1^\circ$

$w_2 = \psi w_1 = 370,44 \text{ m/s}$

$c_2 = \sqrt{w_2^2 + u^2 - 2uw_2 \cos \beta_1} = 281,3 \text{ m/s}$



$c_{u2} = -w_2 \cos \beta_2 + u = -242,51 + 269,45 = 26,94 \text{ m/s}$

$L_i = u(c_{u1} - c_{u2}) = 269,45(538,9 - 26,91) = 138,956 \text{ kJ/kg}$

$P_i = \dot{m} L_i = 20,693 \text{ kW}$

Stadio singolo \rightarrow e con perdita

$\eta_{st} = \frac{L_i}{c_1(i_0 - i_{1s})} = \frac{138,956}{3399 - 2184,5} = 0,648$

$\frac{c_2^2}{2} = 193,6 \text{ kJ/kg}$

$i_0 - L_i - \frac{c_2^2}{2}$

$\left(\frac{w_{2s}^2}{2} - \frac{w_2^2}{2}\right) = \left(\frac{1}{\varphi^2} - 1\right) \frac{w_2^2}{2}$

$i_{1s} - i_1$

$\left(\frac{c_{1s}^2}{2} - \frac{c_1^2}{2}\right) = \left(\frac{1}{\varphi^2} - 1\right) \frac{c_1^2}{2}$

Calcolo l_1 senza

material. ; poi parziale.

$\eta = 0,95$

$l_1 = 10 \text{ mm} \rightarrow E$

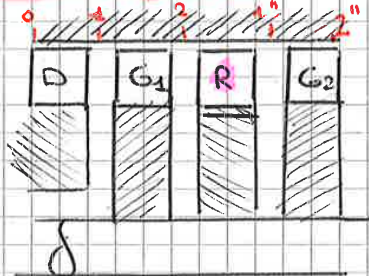
$\frac{l_1}{d} = 0,01 \rightarrow E = 100^\circ$

12/04/2018

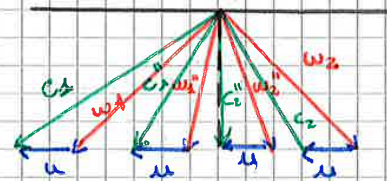
Turbine ad azione

- 1) Stadio singolo
- 2) Turbine multistadio ad azione
 - a) a salti di velocità
 - b) a salti di pressione

A SALTI DI VELOCITÀ

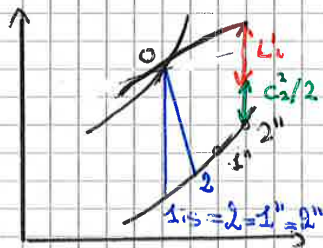


R → raddezzatore

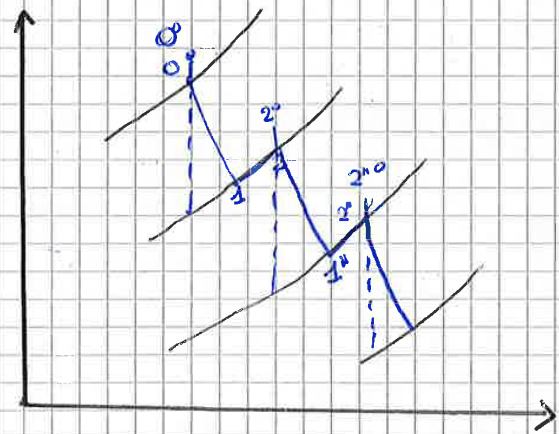
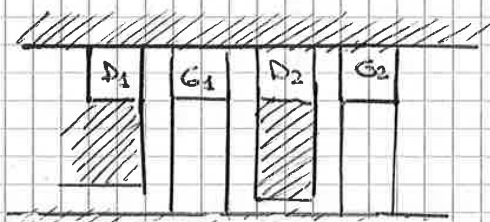


caduta di pressione solo nel distributore

$$p_0 \gg p_1 = p_2 = p_1' = p_2'$$



A SALTI DI PRESSIONE

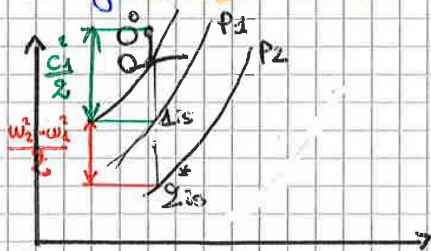


Turbine a reazione (stadio singolo assiale)

- caso ideale $p_2 < p_1$ $w_2 = 0$ ($\alpha_2 = 0$)

R: grado di reazione

$$R = \frac{\Delta p}{\Delta p + \rho L_i} \rightarrow \text{gicante } 1^{\circ} \text{ principio alla gicante}$$



$$= \frac{\frac{w_2^2 - w_1^2}{2} + \left(\frac{u_2^2 - u_1^2}{2} \right)}{\frac{c_1^2 - c_2^2}{2} + \frac{w_2^2 - w_1^2}{2} + \left(\frac{u_2^2 - u_1^2}{2} \right)}$$

Ma consideriamo triangoli simmetrici (allora $R = 0.5$)

FASE INIZIALE
 Riesco subito ad espandere molto → turbina ad azione
 SECONDA FASE
 turbina a reazione perché $\eta \uparrow$

• caso reale

Vogliamo che le espansioni reali siano triangoli di velocità simmetrici

DEFINISCO $\varphi = \frac{c_1}{c_{2is}}$ $\psi = \frac{w_2}{w_{2is}}$

Vogliamo trovare $L_i = u(2c_1 \cos \alpha_1 - u)$

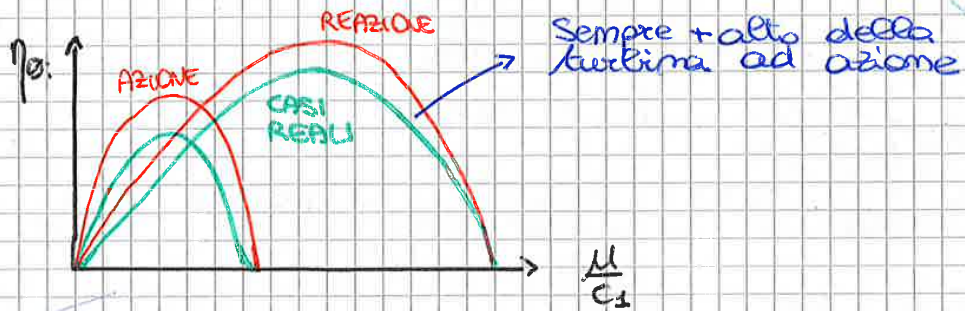
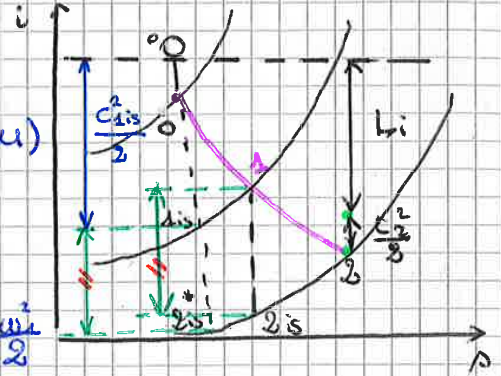
$$\eta_{01} = \frac{L_i}{\frac{1}{2}c_1^2 - \frac{1}{2}c_{2is}^2} \quad \frac{c_{2is}^2}{2} = \frac{c_1^2}{2\varphi^2}$$

$$i_{1is} - i_{2is} \approx i_1 - i_2 = \frac{w_{2is}^2}{2} - \frac{w_1^2}{2} = \frac{w_2^2}{2\psi^2} - \frac{w_1^2}{2}$$

$$\eta_{01} = \frac{2u(2\cos \alpha_1 c_1 - u)}{\frac{c_1^2}{\varphi^2} + \frac{w_2^2}{\psi^2} - w_1^2}$$

$\hookrightarrow c_1^2 + u^2 - 2uc_1 \cos \alpha_1$

\downarrow
 c_1^2



$$\alpha_2 = \text{tg}^{-1} \left(\frac{C_{u2}}{C_{u1}} \right) = \text{tg}^{-1} \left(\frac{0,9 \cdot 211,95}{21,20} \right) = 83,2^\circ$$

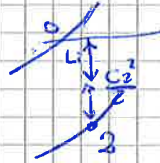
$$L_i = \mu (C_{u1} - C_{u2}) = 211,95 (2 \cdot 211,95 - 21,20) = 85,35 \text{ kJ/kg}$$

L_i non è (-) (-) guarda le proiezioni del grafico

$$L_i = (1+\psi) \mu (C_{u1} - u) = 1,9 \cdot 211,95^2 = 85,35 \text{ kJ/kg}$$

caso particolare di palettezza simmetriche e massimo rendimento

$$P_u = \eta_o m L_i = 0,98 \cdot 92,88 \cdot 85,35 = 7,77 \text{ kW}$$



$$1-\psi \left]_{RH} \quad Q_e - L_i = \frac{w_2^2 - w_1^2}{8} + (i_2 - i_1)$$

$$i_2 - i_1 = \left(\frac{1}{\psi^2} - 1 \right) \frac{w_1^2}{8}$$

→ trova i_2

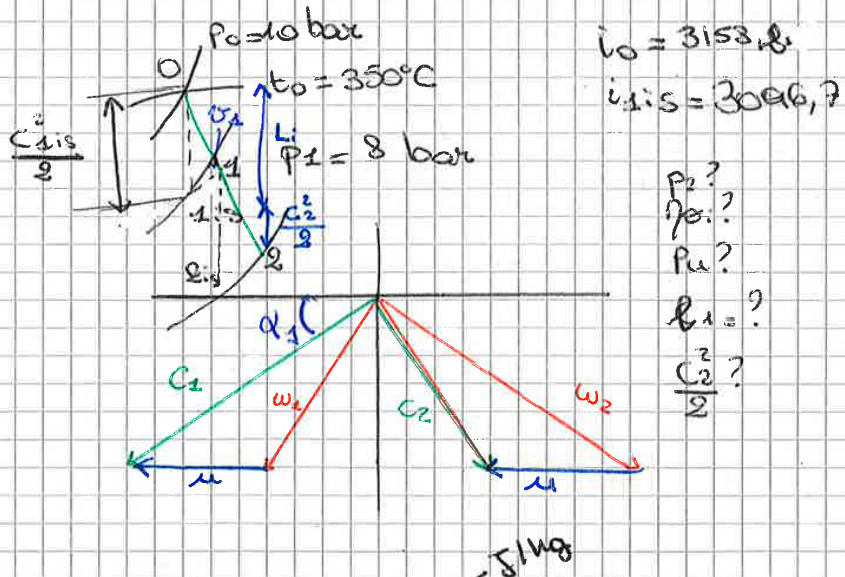
$$\eta_{pi} = \frac{L_i}{(i_o - i_{1s})} = \frac{85,35}{3254 - 3135,3} = 0,719$$

→ vuole sempre 3 cifre significative

$$= \frac{2\psi^2(1+\psi) \frac{\mu}{C_1} (C_{u1} - \frac{\mu}{C_1})}{\frac{C_1^2}{2\psi^2}} = \frac{2\psi^2(1+\psi) \cos^2 \alpha_1}{8} = \frac{0,98^2 (1,9) (0,9 \cdot 211,95)^2}{8} = 0,719$$

Es 2 (4)

- $\mu = \text{cost}$
- $p_2 < p_1$
- $\mu / C_1 = 0,9$
- $\alpha_1 = 20^\circ$
- $m = 3000 \text{ ppm}$
- simmetrici
- $\dot{m} = 150 \text{ t/h}$
- $\psi = 0,95$
- $\psi = 0,91$
- $\eta_o = 0,97$
- $\eta = 0,95$



$$C_1 = \psi \sqrt{(i_o - i_{1s})} = 0,95 \sqrt{(3158,2 - 3096,7) \cdot 1000} = 333,18 \text{ m/s}$$

$$i_1 = i_o - \frac{C_1^2}{2} = 3158,2 - \frac{(333,18^2)}{2} = 302,7 \text{ kJ/kg}$$

$$u = 0,9 \cdot 333,18 = 299,86 \text{ m/s}$$

$$w_1 = \sqrt{C_1^2 + u^2 - 2 C_1 u \cos \alpha_1} = \sqrt{333,18^2 + 299,86^2 - \dots} = 111,72 \text{ m/s}$$

$$L_i = \mu (C_{u1} - C_{u2}) = 299,86 \left(\frac{333,18 \cos(20^\circ)}{1} + (C_{u1} - u) \right) = 97,85 \text{ kJ/kg}$$

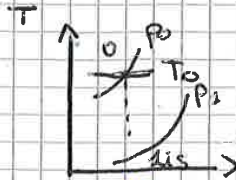
$C_{u1} = 313,09$

$$P_u = \eta_o m L_i = 0,97 \cdot \frac{150}{3,6} \cdot 97,85 = 3139$$

19/04/2018

En 2 Bis

$R = 287 \text{ J/kgK}$
 $K = 1,4$
 $c_p = 1004,5 \text{ J/kgK}$



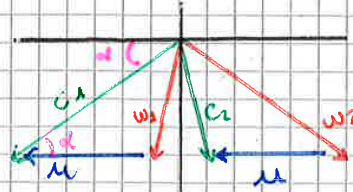
GAS IDEALE

$$T_{1s} = T_0 \left(\frac{p_1}{p_0} \right)^{\frac{K-1}{K}} = 623,5 \left(\frac{8}{10} \right)^{0,286} = 584,6 \text{ K}$$

$$c_{1s} = \sqrt{2c_p(T_0 - T_{1s})} = \sqrt{2 \cdot 1004,5(623,5 - 584,6)} = 279,34 \text{ m/s}$$

$$c_1 = \psi c_{1s} = 265,37 \text{ m/s}$$

$$\frac{u}{c_1} = 0,9 \quad u = 238,84 \text{ m/s}$$



$$0-1] \text{ Qe} - \dot{Q} = c_p(T_1 - T_0) + \frac{c_1^2}{2}$$

$$T_1 = T_0 - \frac{c_1^2}{2c_p} = 623,5 - \frac{265,37^2}{2 \cdot 1004,5} = 588,45 \text{ K}$$

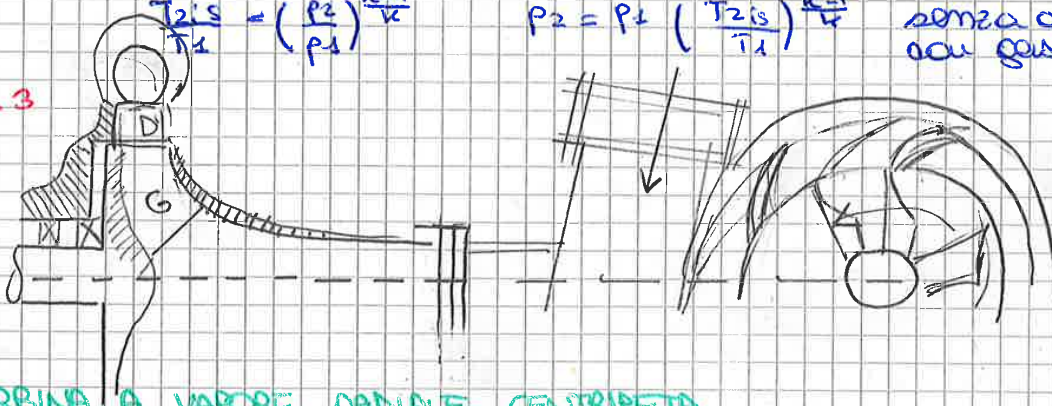
$$1-2] \text{ JRH} \quad 0 = c_p(T_{2s} - T_1) + \frac{c_2^2}{2\psi^2} - \frac{w_2^2}{2}$$

$$\dot{m} = A_1 p_1 c_{1s} = \eta_f \tau d_1 c_1 \sin \alpha_1 \frac{p_1}{R T_1}$$

$$\frac{T_{2s}}{T_1} = \left(\frac{p_2}{p_1} \right)^{\frac{K-1}{K}}$$

$$p_2 = p_1 \left(\frac{T_{2s}}{T_1} \right)^{\frac{K}{K-1}} \text{ senza approssimare con gas ideale}$$

En. 3



TURBINA A VAPORE RADIALE CENTRIPETA

$$L_{diff} = \frac{c_1^2 - c_2^2}{2} + \frac{w_2^2 - w_1^2}{2} + \frac{u_1^2 - u_2^2}{2}$$

$p_1 = 2 \text{ bar}$ $T_1 = 300^\circ \text{C}$ $\alpha_1 = 20^\circ$

$c_1 = 300 \text{ m/s}$

$r_1 = 10 \text{ mm}$

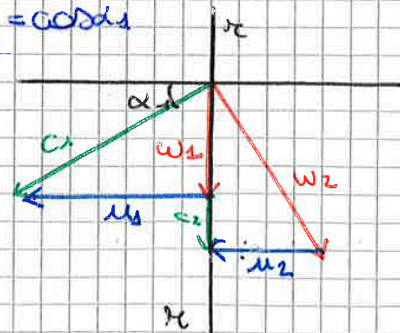
$d_1 = 200 \text{ mm}$

$\eta_f = 0,95$ $\psi = 0,9$

$c_2 = \text{radiale}$
 $u_2 < u_1$ perché radiale

$$u_1 = c_1 \cos \alpha_1 = 300 \cos 20 = 281,9 \text{ m/s}$$

$$\frac{u}{c_1} = \cos \alpha_1$$



$$\dot{m} = A_1 p_1 c_{a1} = A_2 p_2 c_{a2} \quad p v^m = \text{cost}$$

$$c_{a2} = c_{a1} \left(\frac{p_1}{p_2}\right) = c_{a1} \left(\frac{p_1}{p_2}\right)^{1/m} \quad \frac{p}{\rho m} = \text{cost}$$

$$= 450 \cdot \text{sen}(20) \left(\frac{1}{0,7}\right)^{1/1,35} = 200,45$$

1-2 JAH $0 = c_p(T_2 - T_1) + \frac{w_2^2 - w_1^2}{2}$

$$w_2 = \sqrt{2c_p(T_1 - T_2) + w_1^2} = \sqrt{2 \cdot 1004,5(1023 - 932,8) + 196,932} = 469,03 \text{ m/s}$$

$$c_{a2} = w_2 \text{sen}(\pi - \beta_2)$$

$$\cos(\pi - \beta_2) = \text{sen}^{-1}\left(\frac{c_{a2}}{w_2}\right) = \text{sen}^{-1}\left(\frac{200,45}{469,03}\right) = 25,3$$

$$c_2 = \sqrt{469,03^2 + 300^2 - 2 \cdot 300 \cdot 469,03 \cdot \cos(25,3)} = 235,7 \text{ m/s}$$

$$\cos(\pi - \beta_2) = \text{sen}^{-1}\left(\frac{200,45}{235,7}\right) = 58,26$$

$$L_i = \dot{m} (c_{a1} - c_{a2}) = 300 (450 \cos 20 - 235,7 \cdot \cos(180 - 58,26)) =$$

Errore! c_2 è a dx o sx? Per ora calcolerò come dx
calcolo $c_{a2} = w_2 \sin \alpha = -424 + 300 = -124$

→ quindi è giusto!

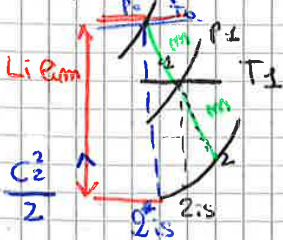
$$L_i = 164,1 \text{ kJ/kg}$$

$$d_2 = \frac{\dot{m}}{\pi \cdot \rho} = \frac{300}{\pi \cdot 50} = 1,91 \text{ m}$$

$$\dot{m} = \rho \pi d_1 p_1 c_{a1} \frac{p_1}{RT_1} = 0,95 \cdot \pi \cdot \frac{300}{\pi \cdot 50} \cdot 0,25 \cdot 153,9 \frac{100000}{287 \cdot 1023} =$$

$$= 746,63 \text{ kg/s}$$

$$P_i = \dot{m} L_i = 122,52 \text{ MW}$$



$$0-1) \rightarrow 0 = (i_1 - i_0) + \frac{c_1^2}{2}$$

$$i_0 = i_1 + \frac{c_1^2}{2} \quad (\text{kJ})$$

$$T_0 = 1023 + \frac{450^2}{2 \cdot 1004,3} = 1123,8 \text{ K}$$

$$P_0 = p_1 \left(\frac{T_0}{T_1}\right)^{\frac{m}{m-1}} = (1 \text{ MPa}) \left(\frac{1123,8}{1023}\right)^{\frac{1,35}{0,35}} = 1,437 \text{ MPa}$$

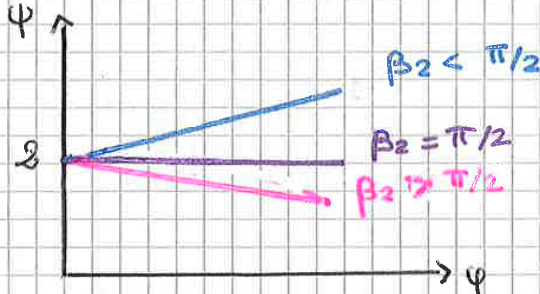
$$T_{2is} = T_0 \left(\frac{p_2}{p_0}\right)^{\frac{k-1}{k}} = 1123,8 \left(\frac{0,7}{1,433}\right)^{0,4} = 914,86 \text{ K}$$

$$\eta_{si} = \frac{L_i}{i_0 - (i_{2is} + \frac{c_2^2}{2})} = \frac{164100}{1004,5(1123,8 - 914,86) - \frac{235,7^2}{2}} = 0,901$$

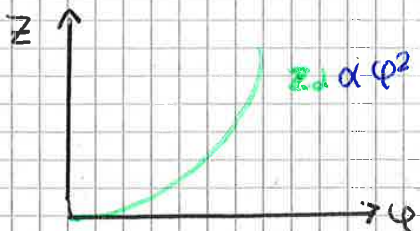
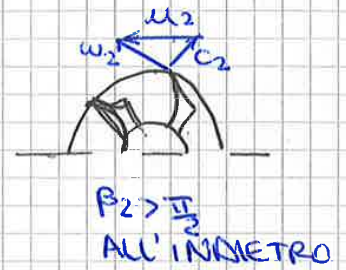
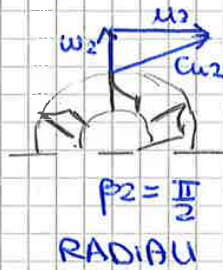
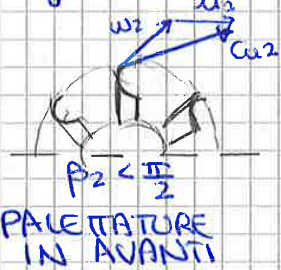
$$L_i = \mu_2 (\mu_2 + w_2 c_2 \tan \beta_2)$$

$$\psi = \frac{L_i}{\frac{\mu_2^2}{g}} = g (1 + \varphi \tan \beta_2)$$

se la portata è nulla, w_2 è nulla
 $\varphi \rightarrow$ coeff di portata



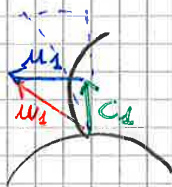
Disegno delle palette nei 3 casi



$$L_{w_2} = \lambda \frac{e}{d} \frac{c^2}{2} \cdot \text{perdite distribuite}$$

L_w con $w_2 c_2$ e φ^2

Esistono anche le perdite concentrate



Perdita concentrata in ingresso: il flusso si divide a causa dell'urto

Caso ottimale: z tangente

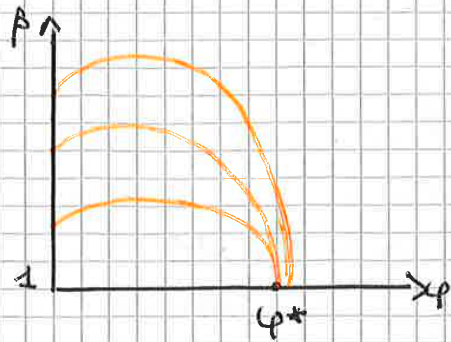
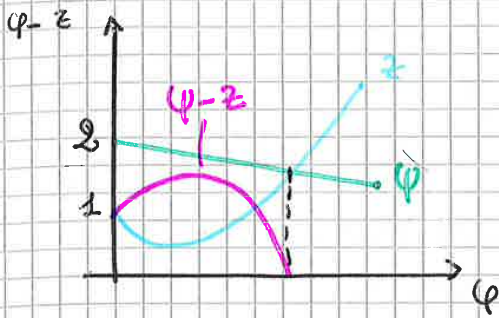
w_1 cambia posizione con la velocità di c_1 e di conseguenza aumentano le perdite (aumentano le perdite \rightarrow aumento w_1)

$$L_w = L_{wd} + L_{wc}$$

$$z = z_d + z_c$$

\rightarrow l'andamento $z - \varphi$ diventa $\rightarrow z$





$\psi - z \rightarrow$ giustifica andamento manometrico

$$\dot{m} = \int \frac{\pi dz p_2 w_{r2}}{v_2}$$

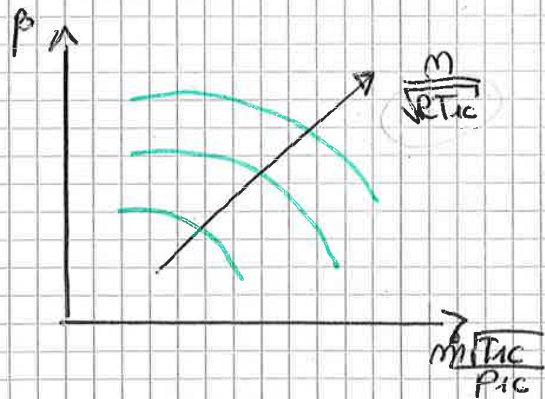
$$m = \int \frac{\pi dz p_2 (w_{r2})}{v_2} \frac{v_2}{R} \dots (\pi dz m)$$

per ipotesi di incompatibilità

$$\dot{m} \propto \frac{p_{1c}}{R T_{1c}} \psi m \rightarrow m \frac{\sqrt{R T_{1c}}}{p_{1c}} \propto \frac{m}{\sqrt{R T_{1c}}} \psi$$

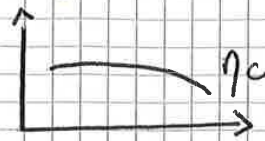
Perciò posso scrivere la 2^a relazione

$$\textcircled{2} \frac{m \sqrt{R T_{1c}}}{p_{1c}} \propto \left(\frac{m}{\sqrt{R T_{1c}}} \right) \psi$$



di dimensioni:

Deve lavorare vicino al punto di $\eta_{max} \rightarrow \bullet$



Limite superiore velocità periferica \nearrow aumenta m quindi aumenta
 Velocità critica $\sim 400-450 \text{ m/s}$ u_{max}

$$L_i = u_2 c_{u2} = u_2^2 = 160000 \text{ J/kg}$$

\uparrow
 $\beta_2 = 90^\circ$

ipottizziamo sia $\frac{c_p T_1}{\eta_c} (\beta^{\frac{\kappa-1}{\kappa}} - 1) \rightarrow \beta ?$

$c_p = 1004,5$

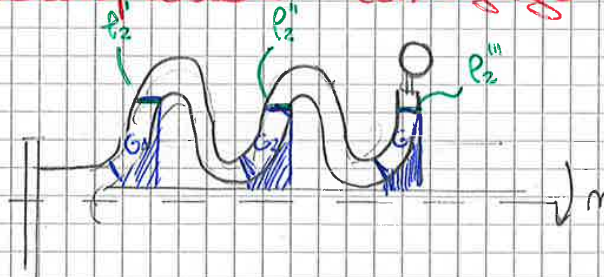
$\eta_c = 0,75$ $T_1 = 288 \text{ K}$

$\kappa = 1,286$

$\rightarrow \beta = 3,36$

Se consideriamo $d_2 = 50 \text{ mm}$ $\dot{m} d_2 m = u_2$ $m = 150.000 \text{ g ai sec}$

Si vuole $\beta \approx 9 \rightarrow$ bisogna usare macchine multistadio
Turbocompressore centrifugo pluristadio



$$L_i = u_2 c_{u2}$$

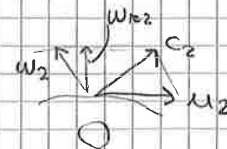
\uparrow
 d_2

Portata uguale e la stessa $m = \frac{\rho \pi d_2^3 \beta u_2}{12}$

Quindi $\frac{l_2}{u_2}$ deve essere costante

β_2 però tende a salire cioè u_2 tende a diminuire, quindi anche l_2 deve diminuire. $p_2 > p_2'' > p_2'''$

In questo modo $u_{te} = \text{cost}$



Compressione interrefrigerata

1. Fare massima monostadio
2. Refrigeratore (scambiatore di calore)
3. ... altra massima monostadio

Caso particolare \rightarrow compressione int. uniforme

Vogliamo $\beta_I = \beta_{II} = \dots = \sqrt[m]{\beta_{TOT}}$

$\beta_{TOT} = \beta_I \cdot \beta_{II} \cdot \beta_{III}$

Uso Eulero

$$L_i = m_2 C_{u2} - m_1 C_{u1} = m (C_{u2} - C_{u1}) =$$

$$\psi = \frac{C_{a2}}{u} \quad \text{coeff. di portata (nel compr. centrifugo)} \quad \frac{C_{u2} = U r_2}{u}$$

con compri. assiale

=

$$C_{u1} = C_a \cotg(\alpha_1)$$

$$C_{u2} = u + C_a \cotg(\beta_2)$$

$$L_i = m [u + C_a (\cotg \beta_2 - \cotg \alpha_1)]$$

$$\psi = 2 [1 + \psi (\cotg \beta_2 - \cotg \alpha_1)]$$

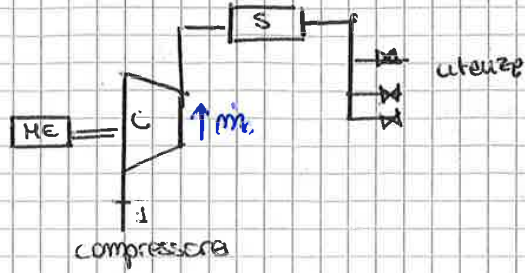
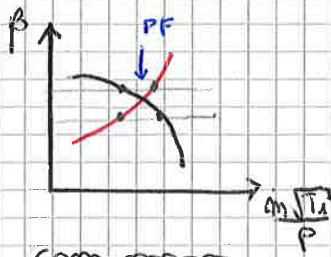
$\lll 0$
numero negativo

Quindi sono compressori rapidamente decrescenti



è sempre e così perdite depressioni: non grande → si stacca b
vela e perdite eolotermi

Punto di funzionamento



Compressore
perdite circuito esterno con $p_3 = p_3/p_1$

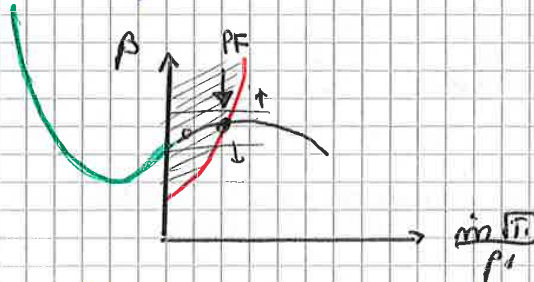
$$\beta = \frac{p_2}{p_1} \quad (\text{converge})$$

Converge o diverge? Stabile?

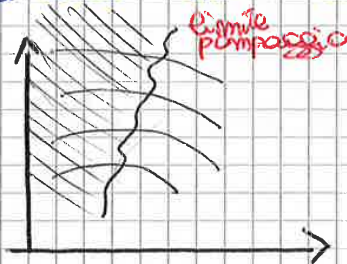
è stabile, il sistema tende a riportarsi nella situaz. originaria.

Esistono instabili?

Sì, se la caratteristica è molto ripida a sx del MAX
se $p \downarrow$ il compressore genera una portata minore di quella richiesta; diminuisce ancora



I costruttori forniscono il limite del pompaggio, curva caratteristica. Si crea instabilità di corrente a sx



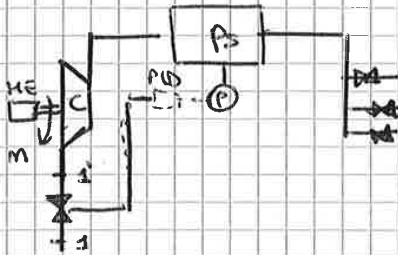
Esiste la caratteristica anche negativa, se p aumenta \uparrow c'è la caratteristica solo a sx. Funzionamento pendolante tra le portate

Il circuito lavora nella caratteristica rossa; il compressore invece instabile lavora su p_1 a dx su p_2 a sx. La portata si divide, arriva al minimo le p_1 non convergono ritorno o lavorare a dx

Zona che passa per il MAX \rightarrow limite di pompaggio.

2) Limitazione alle aspirazioni

Valvola posta alle aspirazioni; cambia la p a monte
 $p_2 < p_1$ ma Com. isentropica $T_2 = T_1$



Si trova sulla stessa caratteristica, m e T sono uguali

$$p_2 < p_1$$

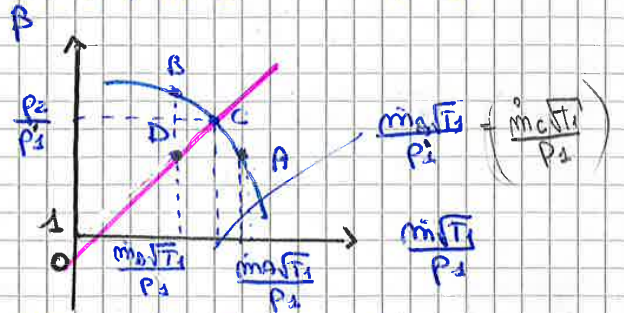
$$T_2 = T_1$$

Il nuovo punto $\rightarrow m_{CB} = \frac{m_B \sqrt{T_2}}{p_1}$

$$\frac{p_2}{p_1} = \beta_c$$

punto D $\left\{ \begin{array}{l} \frac{p_2}{p_1} \\ \frac{m_B \sqrt{T_1}}{p_1} \end{array} \right.$

punto C $\rightarrow \left\{ \begin{array}{l} \frac{p_2}{p_1} = \beta_c \\ m_{CB} = \frac{m_B \sqrt{T_1}}{p_1} \end{array} \right.$



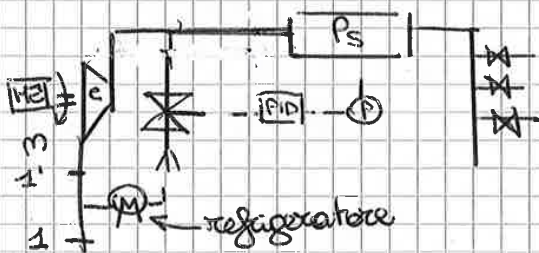
Il punto che ci interessa ha questa portata e queste caratteristiche

Retta due forci variabile p_2

Imrocio tra caratteristiche $\rightarrow C$

3) By-pass alle aspirazioni

Altra valvola, normalmente chiusa; se la apre parte della portata va all'esterno

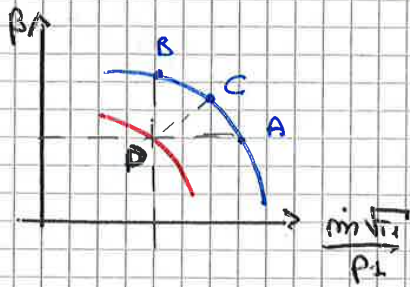


Continua a funzionare in A, consumo uguale: e come se ci fosse una utenza in + che si apre quando si chiude le altre
 Val bene per l'assiale, almeno consumo uguale

4) On-off (carico-morico)

Abbiamo un presostato; abbiamo un $p_{MAX} \rightarrow OFF$ e un $p_{MIN} \rightarrow ON$
 Valvole di controllo che azionano il motore elettrico

$\beta = \text{cost}$ perché p_1 e p_2 sono costanti → il punto di funzionamento è scelto orizzontale passando per A
 la portata nuova viene corretta con le condizioni iniziali → il nuovo punto di funzionamento si trova sulla verticale passante per B
 la caratteristica nuova passa per il punto D



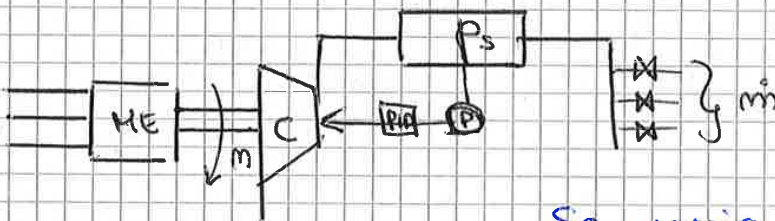
• nuova caratteristica

A parità di rendimento questa regolazione è più efficiente

$$L_i = \frac{1}{\eta_c} c_p T_1 \left(\beta^{\frac{m-1}{m}} - 1 \right)$$

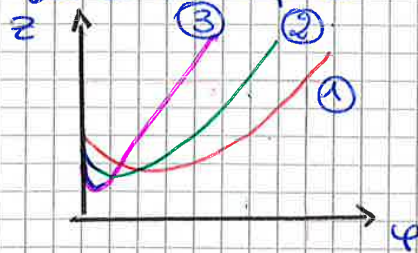
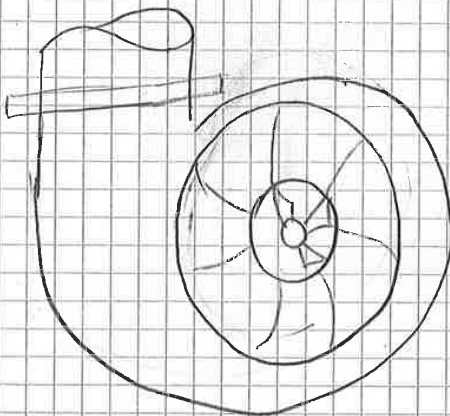
$$P_0 = m g L_i c$$

g) Variazione caratteristiche palette statoriche

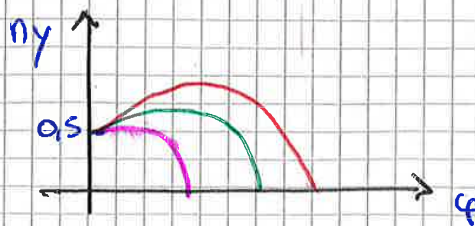


Se varia l'inclinazione delle palette varia il parametro z

Nel caso di palette più aperte la caratteristica di z è più aperta



è come se avessimo 3 macchine diverse



2/05/2018

Esercizio 3

$k = 1,67$
 $R = 207 \text{ J/kgK}$
 $d_2 = 0,3 \text{ m}$
 $\frac{c_p}{d_2} = 0,1$
 $\beta_2 = 110^\circ$

$p_1 = 2 \text{ ata}$
 $T_1 = 273 \text{ K}$
 $\varphi = \frac{w_{r2}}{u_2} = 0,2$
 $z = \frac{L_w}{\frac{u_2^2}{2}} = 0,4$

$m = 20000 \text{ rpm} \rightarrow \frac{20000}{60}$
 $\eta_m = 0,97$
 $\beta_2?$
 $P_2?$

$\psi = 2(1 + \varphi \cotg \beta_2) = 2(1 + 0,2 \cotg(110^\circ)) = 1,854$

$L_i = u_2 u_{r2} - u_1 c_{d1} = 0$

$\eta_y = \frac{L_i - L_w}{L_i} = \frac{\psi - z}{\psi} = \frac{1,854 - 0,4}{1,854} = 0,784$

$L_i = \psi \frac{u_2^2}{2}$

$u_2 = \pi d_2 n = \pi \cdot 0,3 \cdot \frac{20000}{60} = 314,16 \text{ m/s}$

$L_i = 1,854 \cdot \frac{314,16^2}{2} = 91490 \text{ J/kg}$

Si può calcolare anche con primo principio

$L_i = \varphi T_1 \left(\beta \frac{1}{\eta_y} \frac{k-1}{k} - 1 \right)$

$c_p = \frac{k}{k-1} R = \frac{1,67}{0,67} 207 = 516 \text{ J/kgK}$

$\beta = \left[\frac{L_i}{c_p T_1} + 1 \right]^{\eta_y \frac{k}{k-1}} = \left[\frac{91490}{516(273)} + 1 \right]^{0,784 \cdot \frac{1,67}{0,67}} = 2,62$

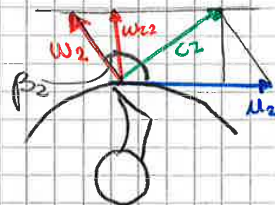
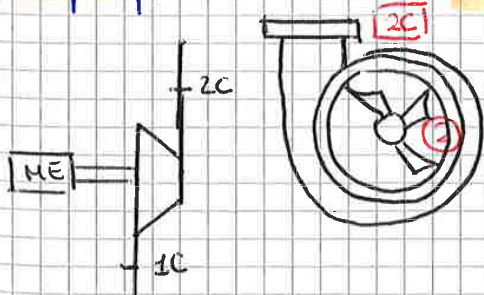
$P_a = \frac{1}{\eta_m} \dot{m} L_i$

$\dot{m} = \rho \pi d_2^2 \frac{P_2}{d_2} \left(\frac{w_{r2}}{u_2} \right) u_2 \frac{P_2}{RT_2}$

sezione girante uscita dalla girante

$\beta = \frac{P_2 c}{P_1 c - p_1}$

$P_2 c$ è all'uscita dalla macchina non è il 2 che stiamo cercando



$c_{u2} = u_2 + w_{r2} \cotg \beta_2 = 291,29$

$w_{r2} = \varphi u_2 = 0,2 \cdot 314,16 = 62,832$

$c_2 = \sqrt{c_{u2}^2 + w_{r2}^2} = 297,99$

Applichiamo il 1° principio tra ingresso e sez. 2

$q_{e0} + L_i = \varphi (T_2 - T_{1c}) + \frac{c_2^2}{2}$

L_i lo vedo perché vedo P_2 girante

$$L_i = \rho T_1 \left(\beta^{\frac{1}{m}} \frac{u-1}{u} - 1 \right) = L_i \frac{T_1}{T_1} = 91490 \frac{313}{278} = 103028 \text{ J/kg}$$

$$L_i \propto u_2^2 \propto m^2 \rightarrow m' = m \sqrt{\frac{L_i'}{L_i}} = 20000 \sqrt{\frac{103008}{91490}} = 21222 \text{ rpm}$$

ma siamo in similitudine

$$C_2' = C_2 \frac{m'}{m} = 297,99 \cdot \frac{21222}{20000} = 316,2 \text{ m/s}$$

$\frac{p_2'}{T_2'} \propto m' \left(\frac{p_2'}{T_2'} \right) \leftarrow$ come prima

$$\begin{cases} T_2' = T_1 + \frac{L_i}{c_p} - \frac{C_2'^2}{2c_p} = \\ p_2' = p_1 \left(\frac{T_2'}{T_1} \right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}} = \end{cases}$$

calcolo nuova portata e vedo se i risultati cominciano

Esercizio 1

Dispense

$\beta_2 = 90^\circ$ radiale

$k = 1,87$

$R = 207 \text{ J/kg}$

$p_1 = 1,5 \text{ at}$

$T_1 = 283 \text{ K}$

$p_2 = 4 \text{ at}$

$M = 20000 \text{ rpm}$

$P_a = 125 \cdot 0,735 \text{ kW}$

$\eta_m = 0,97$

$\varphi = 0,25$

$\dot{m} = 1 \text{ kg/s}$

$m?$

$p_2?$

$T_2?$

$$P_a = \frac{1}{\eta_m} \dot{m} L_i \rightarrow L_i = \frac{P_a \eta_m}{\dot{m}} = \frac{0,97 \cdot 125 \cdot 0,735}{1} = 89102 \text{ J/kg}$$

$$L_i = c_p T_1 \left(\beta^{\frac{m-1}{m}} - 1 \right)$$

$$\beta^{\frac{m-1}{m}} = \frac{L_i}{c_p T_1} + 1 \quad \frac{m-1}{m} = \frac{\ln \left(\frac{L_i}{c_p T_1} + 1 \right)}{\ln \beta} =$$

$$\frac{m-1}{m} = \frac{\ln \left(\frac{89102}{207 \cdot 283} + 1 \right)}{\ln \left(\frac{4}{1,5} \right)} = 0,485$$

$$m = \frac{1}{1-0,485} = 1,94$$

$u_2 = \sqrt{L_i} = 298,35 \text{ m/s}$

$\beta_2 = 90^\circ$

$w_2 = \varphi u_2 = 0,25 \cdot 298,35 = 74,59$

$C_2 = \sqrt{w_2^2 + u_2^2} = 307,53 \text{ m/s}$

$T_2 = T_1 + \frac{L_i}{c_p} - \frac{C_2^2}{2c_p} = 283 + \frac{89102}{207} - \frac{307,53^2}{2 \cdot 207} = 363,86 \text{ K}$

$p_2 = p_1 \left(\frac{T_2}{T_1} \right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}} = 1,5 \left(\frac{363,86}{283} \right)^{1,87} = 2,56 \text{ at}$

Esercizio 7 dispense

$K = 1,4$

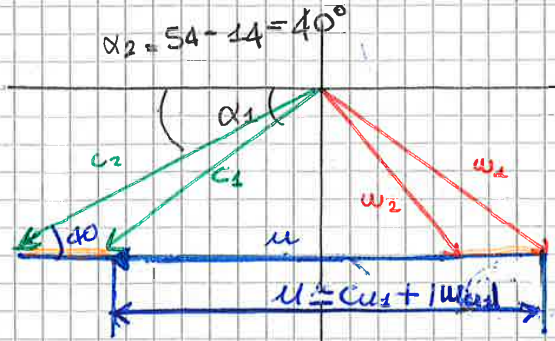
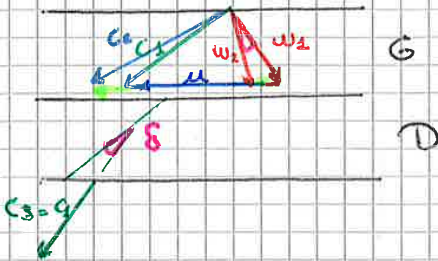
$R = 283 \text{ J/kgK}$

$T_1 = 40 + 273 \text{ K}$

$C_1 = 150 \text{ m/s}$

$\alpha_1 = 54^\circ$

$\delta = 14^\circ$ diffusore



w_2 inclinato come $w_1 + 14^\circ$ di depressione

Per distanze assiate resta =

$C_{a2} = C_1 \sin \alpha_1 = 150 \cdot \sin(54) = 121,35 \text{ m/s}$

$C_{u1} = C_1 \cos \alpha_1 = 150 \cdot \cos(54) = 88,17 \text{ m/s}$

$C_{u2} = C_{a2} \cot \alpha_2 = 121,35 \cot 40 = 144,6 \text{ m/s}$

$u = 144,6 + 88,17 = 232,77 \text{ m/s}$

$C_2 = \frac{C_{a2}}{\sin \alpha_2} = \frac{121,35}{\sin(40)} = 188,79 \text{ m/s} = w_1$

$L_i = u_2 C_{u2} - u_1 C_{u1} = u (C_{u2} - C_{u1}) = 232,77 (144,6 - 88,17) = 13140 \text{ J/kg}$

$\varphi = \frac{C_2}{u} = 0,521$

$L_i = \varphi T_1 \left(\beta^{\frac{1}{\gamma} \frac{K-1}{K}} - 1 \right)$

$\beta = \left(\frac{L_i}{\varphi T_1} + 1 \right)^{\gamma \frac{K}{K-1}} = \left(\frac{13140}{1004 \cdot 313} + 1 \right)^{0,9 \cdot 3,5} = 1,138$

Esercizio 15

$p_0 = 1 \text{ bar}$

$T_0 = 300 \text{ K}$

$m_0 = 12000 \text{ kgpm}$

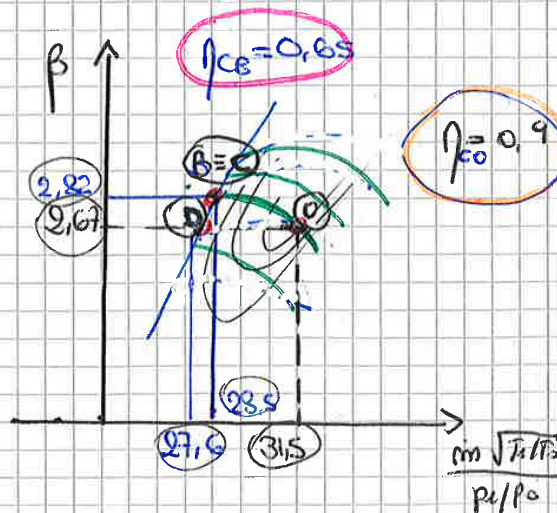
$T_1 = T_0$

$p_1 = p_0$

$\frac{m_1 m_0}{\sqrt{T_1/T_0}} = 1$

$\frac{m_1 \sqrt{T_1/T_0}}{p_1/p_0} = 31,5 \text{ kg/s}$

$\left\{ \begin{array}{l} K = 1,4 \\ R = 287 \end{array} \right. \quad c_p = 1004$

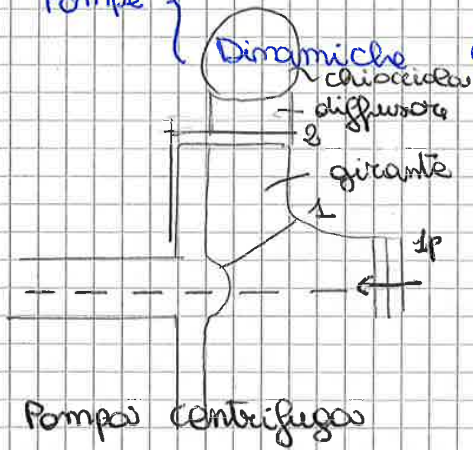


Caricamento Pao con Pab → dipende se assiale o centrifugo

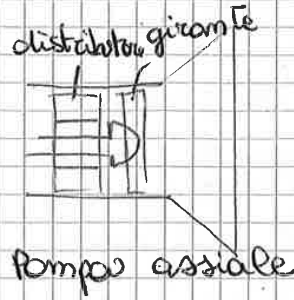
Turbopompe

Sono analoghe ai compressori (macchine operatrici) ma in questo caso il fluido è incompressibile

Pompe { Volumetriche { alternative
 { Dinamiche (turbopompe) { rotative
 { centrifughe
 { flusso misto
 { assiali



Pompa centrifuga



Pompa assiale

Se 1° principio per queste macchine è conveniente scrivere nella seguente forma

$$L_i = \int dp + \Delta E_{c, g} + L_w$$

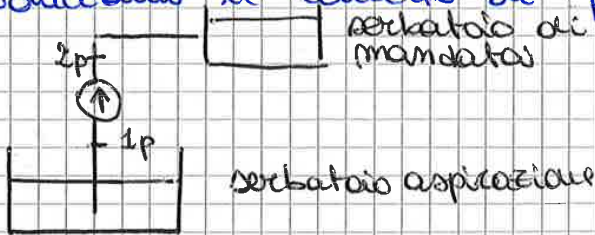
In questo caso il campo di forza gravitazionale è un elemento molto importante → non si trascura ΔE_g

$$L_i = \frac{P_2 - P_1}{\rho} + \frac{c_2^2 - c_1^2}{2} + g(z_2 - z_1) + L_w$$

$$H^0 = z + \frac{c^2}{2g} + \frac{p}{\rho g} \text{ è il carico totale}$$

Si può ottenere quindi $L_i = g(H_2^0 - H_1^0) + L_w$

Introduciamo il concetto di prevalenza



$$L_i = g(H_2^0 - H_1^0) + L_w$$

$$H_2^0 - H_1^0 = \text{PREVALENZA}$$

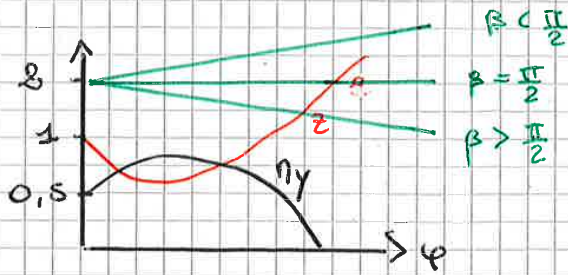
Il rendimento idraulico della pompa è dato da

$$\eta_H = \frac{L_i - L_w}{L_i} = \frac{gH}{L_i} \rightarrow L_i = \frac{gH}{\eta_H}$$

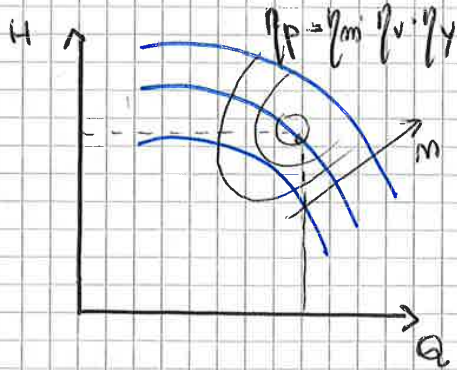
Un altro aspetto molto importante è il calcolo della potenza

$$P_a = \frac{1}{\eta_m} \text{ in pompa } L_i$$

$$\eta_m = \frac{P_i}{P_a} \rightarrow \text{potenza trasferita al fluido} / \text{potenza assorbita}$$



Caratteristica manometrica



$$L_i - L_w = \rho g H$$

$$\psi - z = \frac{g H}{u^3/2}$$

$$H \propto m^2 (\psi - z)$$

$$\dot{m} = \rho \pi d^2 v \eta \gamma$$

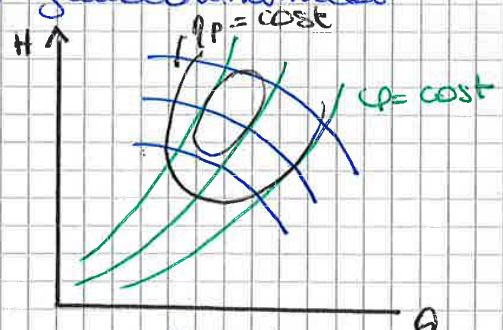
$$Q \propto \psi m$$

Al variare di m Q varia poco, H varia molto di più (infatti dipende da m^2).

Discutiamo ora con similitudine fluidodinamica

- $\psi = \text{cost}$ → $\psi, z, \eta \gamma = \text{cost}$
- $H \propto m^2$
- $Q \propto m$

$H \propto Q^2$: parabola che passa per l'origine



Ci sono punti in cui c'è lo stesso rendimento ma i triangoli sono diversi perché ψ è diverso

Posso scrivere questo parametro per 2 macchine (sono in similitudine)

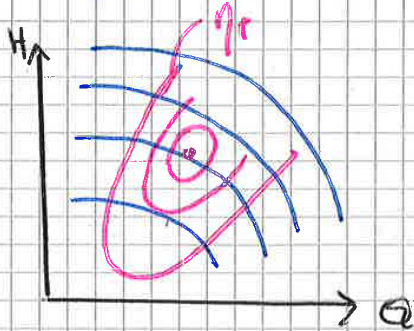
$$\frac{m^* \sqrt{Q}}{H^{3/4}} = \frac{m \sqrt{Q}}{H^{3/4}}$$

$$m^* = \frac{m \sqrt{\frac{Q}{Q^*}}}{\left(\frac{H}{H^*}\right)^{3/4}}$$

Se Q^* e H^* sono = 1 → posso definire il numero di giri caratteristico

$$m_c = \frac{n \sqrt{Q}}{H^{3/4}}$$

(Macchina simile geometricamente alla nostra) con Q e $H = 1$



Se devo scegliere una pompa, sceglierei il punto con $\eta = 1$

Scego il punto con $\eta = 1$ e calcolo m_c

Il valore è m_c^* il numero di giri caratteristico

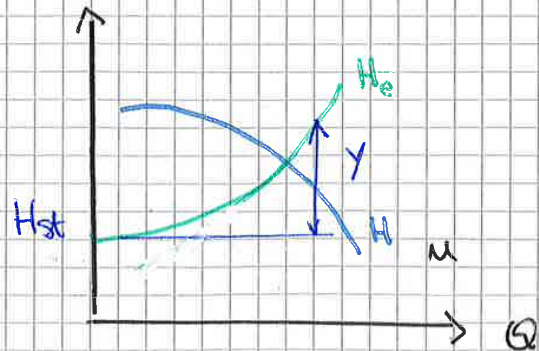
m_c^* vale per tutto il range di macchine che posso costruire una simile all'altra: numero importante perché caratterizza uno stesso range di macchine

	m_c^*	H_{MAX} [m]
radiali lente	15-30	200-120
medie	30-55	120-40
veloci	55-95	40-17
flusso misto	80-140	20-10
Assiali	125-350	14-7

$\eta_c \uparrow$ $H \downarrow$

Punto di funzionamento

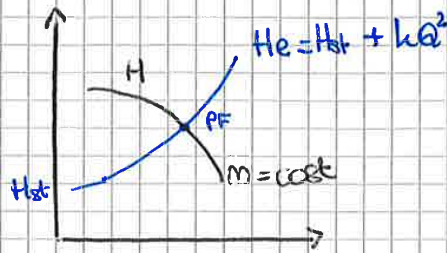
④ caso 1: sollevamento acqua



Caratteristica esterna $H_e = \frac{H_{mandata} - H_{aspirazione}}{H_{statico}} + \frac{Y_{aspirazione} + Y_{mandata}}{Y}$

9/05/2018

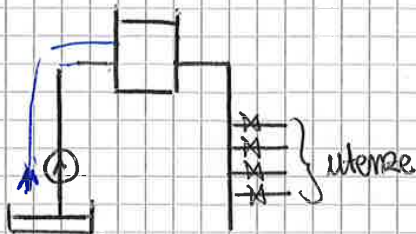
Punto di funzionamento
 tra le due caratteristiche



Regolazione

far variare la portata erogata dalla pompa

due esempi



Quando c'è un gruppo pieno di utenti e l'eccesso in acqua

Preleviamo acqua da un pozzo e mandiamo in un serbatoio a pressione



Metodi di regolazione

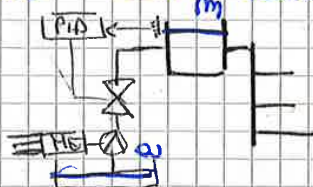
1) Valvola in mandata

All'aspirazione non c'è perché non vogliamo bolle

- 2) Bypass
- 3) On-off
- 4) n variabile
- 5) Geom. Variabile

1) Valvola in mandata

Regolata con livello statico, da segnale a controller che aziona la valvola



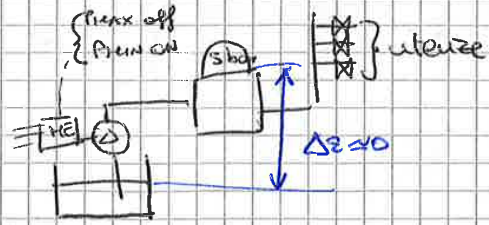
3) On-off

Posso mettere un pressostato

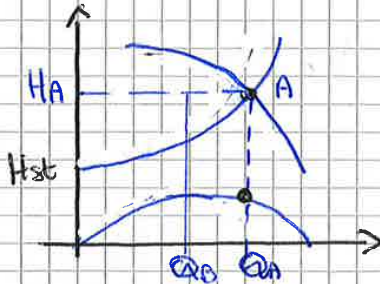
$p_{min} \rightarrow ON$

$p_{max} \rightarrow OFF$

Azienda il motore elettrico; deve avvenire un numero di volte all'ora non di +.



$$H_{st} \approx \frac{p_s - p_a}{\rho g}$$

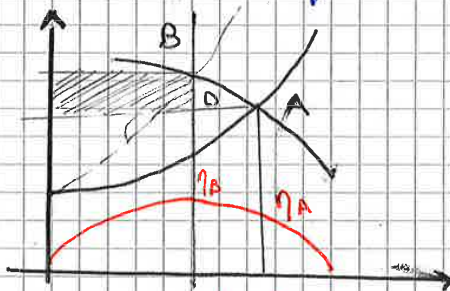


Non Q_0 + un po' portato Q_B , lo usa Q_B medio

$$\bar{Q}_B = \frac{Q_A t_{on} + Q_0 t_{off}}{t_{tot}}$$

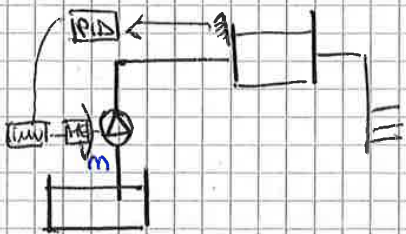
Non esiste la situazione B; esiste o A o 0

$$\bar{P} = \frac{P_A t_{on}}{t_{tot}} = \frac{1}{\eta_A} \rho \bar{Q}_B g H_A$$

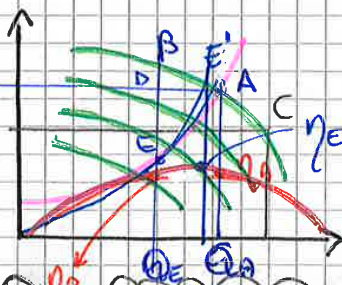


se rendimento dipende dal caso analizzato

A) m variabile



Piloti e inverter per regolare il numero di giri



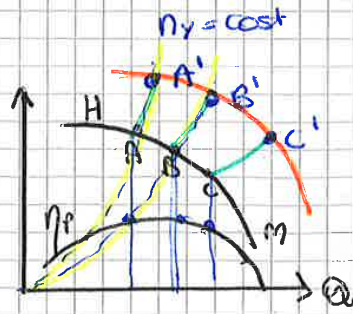
Hi muovo su quella esterna

se rendimento cambia di forma se cambia la caratteristica

se la linea non caratteristica posso stimarla considerando il punto di simultaneità di E (parabola passante per l'origine, tangente)

A → E (portata di E) E' quello di E) rendimento di E)

Rendimenti:



ipotesi : $m' > m$

Come faccio per punti? a calcolare la nuova caratteristica

$$H \propto m^2$$

$$\omega \propto m$$

$$\begin{cases} H_{A'} = H_A \left(\frac{m'}{m}\right)^2 \\ \omega_{A'} = \omega_A \left(\frac{m'}{m}\right) \end{cases}$$

Parabola aperta
tg. orizz. per l'origine

$$\begin{cases} H_B' = H_B \left(\frac{m'}{m}\right)^2 \\ \omega_B' = \omega_B \left(\frac{m'}{m}\right) \end{cases}$$

Trovo la nuova caratteristica al nuovo numero di giri

Sulla parabola il rendimento è costante, passo
ritornare il rendimento "torcendo indietro"

A' ha lo stesso rendimento di A ecc.

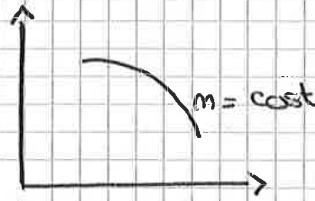
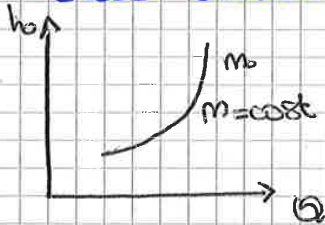
p_1 determinato dalla temperatura

$z_1 \rightarrow$ progettista decide se $z_1 > 0$

$Y_a \rightarrow$ + costa e la tubazione + Y è piccola

La velocità aumenta con tubo stretto e aumenta Y
 \rightarrow quindi il tubo deve essere corto e largo

NPSH è una caratteristica che viene fornita dal costruttore

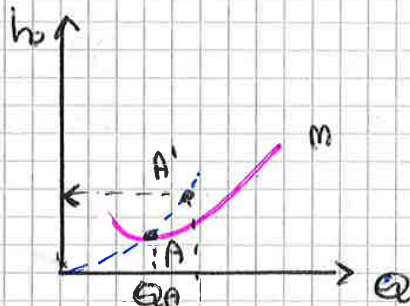
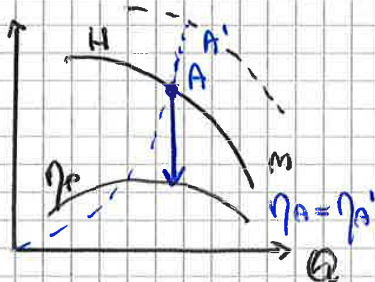


Per la similitudine posso moltiplicare $\left(\frac{u_2^3}{u_1^3}\right)$

$$\frac{p_{amb} - p_1}{\rho g} - z_1 - Y_a \geq \left[\frac{c_f}{2g} + \lambda \frac{L}{2g} \right] \frac{u_2^3}{u_1^3}$$

similitudine $h_0 \propto m^2$

$$\left\{ \begin{array}{l} H \propto m^2 \\ Q \propto m \end{array} \right.$$



$$H_{A'} = H_A \left(\frac{m'}{m}\right)^2$$

$$Q_{A'} = Q_A \left(\frac{m'}{m}\right)$$

Si può estendere a h_0

$$\left\{ \begin{array}{l} h_{0A'} = h_{0A} \left(\frac{m'}{m}\right)^2 \\ Q_{A'} = Q_A \left(\frac{m'}{m}\right) \end{array} \right.$$

Parametro di Thoma $\sigma = \frac{h_0}{H}$

In similitudine σ è prop. a? $\frac{h_0 \propto m^2}{H \propto m^2}$

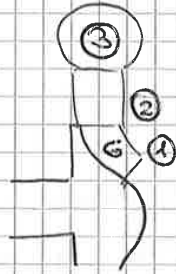
$\sigma = \text{costante} \rightarrow$ ma solo in similitudine

Esercizio 1)

$\beta_2 = 110^\circ$
 $d_2 = 0,4 \text{ m}$
 $n = 1500 \text{ rpm}$
 $\varphi = 0,46$
 $c_1 = 8 \text{ m/s}$
 $\eta_\gamma = 0,75$

$L_{wg} = 40\% L_{wtot}$
 $L_{wd} = 60\% L_{wtot}$
 $p_1 = 98100 \text{ Pa (1 ata)}$
 $c_3 = 0$

$p_2?$
 $p_3?$



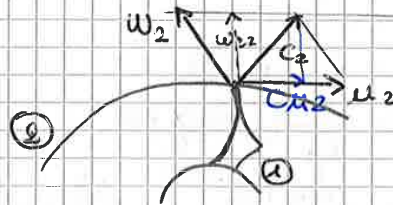
(Qui tipicamente 15-30 m/s)

$u_2 = \pi d_2 n = \pi \cdot 0,4 \cdot 1500 = 31,42 \text{ m/s}$

$w_{r2} = \varphi u_2 = 0,46 \cdot 31,42 = 14,45 \text{ m/s}$

$\psi = 2(1 + \varphi \cotg \beta_2) = 2(1 + 0,46 \cotg(110^\circ)) = 1,665$

$L_i = \psi \frac{u_2^2}{2} = 1,665 \cdot \frac{31,42^2}{2} = 821,93$



$110^\circ \rightarrow$ all'indietro

$\eta_\gamma = \frac{L_i - L_w}{L_i}$

$L_w = (1 - \eta_\gamma)L_i = 0,25 \cdot 821,93 = 205,43$

$\begin{cases} L_{wg} = 82,19 \text{ J/kg} \\ L_{wd} = 123,29 \text{ J/kg} \end{cases}$

1-2] $L_i = \frac{p_2 - p_1}{\rho} + \frac{c_2^2 - c_1^2}{2} + g(z_2 - z_1) + L_{wg}$

$c_{u2} = u_2 + w_{r2} \cotg \beta_2 = 31,42 + 14,45 \cotg(110^\circ) = 26,16 \text{ m/s}$

$c_2 = \sqrt{w_{r2}^2 + c_{u2}^2} = \sqrt{14,45^2 + 26,16^2} = 29,89 \text{ m/s}$

$p_2 = p_1 + \rho \left[L_i + \frac{c_2^2 - c_1^2}{2} - L_{wg} \right] = 98100 + 1000 \left[821,93 + \frac{8^2 - 29,89^2}{2} - 82,19 \right] = 423133 = 4,23 \text{ bar}$

$p_3?$ < $\begin{matrix} 2-3 \\ 1-3 \end{matrix}$ (vedo L_i)

1-3] $L_i = \frac{p_3 - p_1}{\rho} + \frac{c_3^2 - c_1^2}{2} + g(z_3 - z_1) + L_w$ vedo questo totale

→ calcolo p_v da tabelle (o app)

Necca curva limite

$$p_v = 0,0299 \text{ bar} \Rightarrow \cdot 10^5 = \text{Pa}$$

$$\text{Verifica } \frac{p_a - p_v}{\rho g} - z_1 - y_a \stackrel{?}{\geq} h_a$$

$$\frac{98100 - 0,0299 \cdot 10^5}{9,81 \cdot 1000} - 8 - 8 \stackrel{?}{\geq} 5$$

"calcolata at saturata"
Quality "0"
Temperature "24"
→ Calcolata
 $P = 29856 \text{ Pa}$

$$\boxed{\text{NPSH}_a} = 5,685 > 5 \text{ quindi non cavita}$$

battenti netto positivo all'aspirazione

Esercizio 3

$$n = 1500 \text{ rpm}$$

$$Q_A = 0,2 \text{ m}^3/\text{s}$$

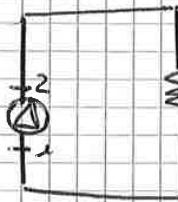
$$y_A = 40 \text{ m}$$

$$\eta_p = 0,75$$

$$P_A = \frac{1}{\eta_p} \rho Q_A \cdot g y_A$$

$$H_e = H_{st} + y$$

↑
= 0
circuito chiuso



$$P_{A'} = \frac{1}{0,75} \cdot 1000 \cdot 0,2 \cdot 9,81 \cdot 40$$

$$P_{A'} = 104,64 \text{ kW}$$

condizioni nuove

$$Q_B = 0,15 \text{ m}^3/\text{s} \quad \begin{matrix} m' ? \\ P_{B'} ? \end{matrix}$$

$$\eta_m, \eta_s \approx \text{cost}$$

$$H_e = k Q^2 = \frac{40}{0,2^2} Q^2 \rightarrow \text{funzione che rappresenta la prevalenza}$$

$$H_B = \frac{40}{0,2^2} \cdot 0,15^2 = 22,5 \text{ m}$$

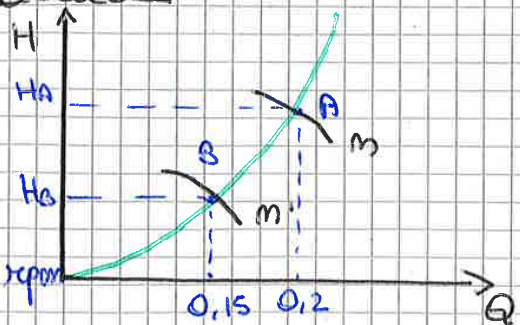
Sono in similitudine

$$Q \propto m$$

$$m' = m \frac{Q_B}{Q_A} = 1500 \frac{0,15}{0,2} = 1125 \text{ rpm}$$

$$\eta_v = \text{cost} \quad (\psi = \text{cost} \rightarrow \text{siamo in similit.})$$

$$P_{B'} = \frac{1}{0,75} \cdot \frac{1000}{1000} \cdot 0,15 \cdot 9,81 \cdot 22,5 = 44,145 \text{ kW}$$

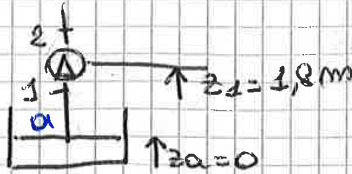


11/05/2018

Esercizio 4

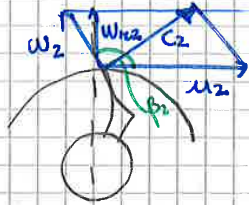
$d_2 = 0,4 \text{ m}$
 $r_2 = 0,05 \text{ m}$
 $\beta_2 = 120^\circ$
 $b = 0,28 \text{ m}$
 $m = 200 \text{ kg/l}$
 $\eta_v = 0,78$
 $\eta_m = \eta_v = 1$

$n = 1200 \text{ rpm}$
 $P_a = 1 \text{ ata}$
 $Y_a = 0,46 \text{ m}$



$H?$
 $P_a?$
 $P_2?$

ipotesi: $\xi = 1$



$$u_2 = \pi d_2 n = \pi \cdot 0,4 \cdot \frac{1200}{60} = 25,13 \text{ m/s}$$

$$Q = \eta \pi d_2 b u_2 \quad w_{r2} = \frac{Q}{\pi d_2 b} = \frac{0,2 \text{ m}^3/\text{s}}{\pi \cdot 0,4 \cdot 0,05} = 3,183$$

$$c_{u2} = u_2 + w_{r2} \cot \beta_2 = 25,13 + 3,183 \cot(120) = 23,29 \text{ m/s}$$

$$c_2 = \sqrt{w_{r2}^2 + c_{u2}^2} = \sqrt{3,183^2 + 23,29^2} = 23,51 \text{ m/s}$$

$$P_a = \frac{1}{\eta_m \eta_v} \dot{m} L_i \quad \leftarrow \text{contiene } \eta_v$$

$$L_i = u_2 c_{u2} = 25,13 \cdot 23,29 = 585,29 \text{ J/kg}$$

$$P_a = \frac{1}{1} \cdot 200 \cdot 585,29 = 117,1 \text{ kW}$$

$$\eta_v = \frac{QH}{L_i} \quad H = \frac{\eta_v L_i}{g} = \frac{0,78 \cdot 585,29}{9,81} = 46,54 \text{ m}$$

$$a-2) \quad L_i = \frac{P_2 - P_a}{\rho} + g(z_{2p} - z_a) + \frac{c_{2p}^2 - c_a^2}{2} + gY_a + L_w$$

$$P_2 = P_a + \rho \left[\frac{QH}{L_i - L_w} - g z_2 - \frac{c_{2p}^2}{2} - g Y_a \right]$$

$$c_{2p} = \frac{Q}{\pi d^2} = \frac{0,2}{\pi (0,28)^2} = 0,812 \text{ m/s}$$

$$P_2 = 98100 + 1000 \left[9,81 (46,54 - 1,8 - 0,46) - \frac{0,812^2}{2} \right] = 5,32 \text{ bare}$$

Esercizio 6

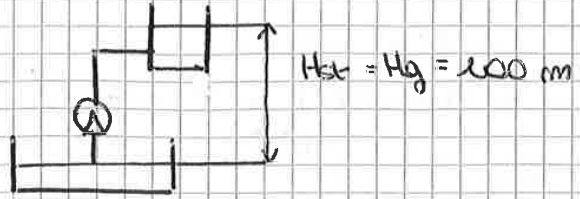
$n = 1500 \text{ rpm}$

$Q_A = 100 \text{ l/s}$

$H_A = 125 \text{ m}$

$H_{st} = H_g = 100 \text{ m}$

$\eta_{PA} = 0,8$



$P_A = \frac{1}{\eta_{PA}} \rho Q_A g H_m = \frac{1}{0,8} \frac{1000}{1000} 0,1 \cdot 9,81 \cdot 125 = 153,28 \text{ kW}$

$\eta_m = \eta_v = 1 = \text{cost}$

Quando $m' > m \Rightarrow 1600 > 1500$ Cambia caratteristica
 e il punto di funzionamento cambia

Sappiamo che $H_{st} = 100$

$H_e = 100 + \frac{125}{100^2} Q^2$

$H_A = H_e \left(\frac{m'}{m}\right)^2 = \frac{125}{100^2} \left(\frac{1600}{1500}\right)^2 = 142,2 \text{ m}$

$Q_A' = Q_A \left(\frac{m'}{m}\right) = 100 \left(\frac{16}{15}\right) = \dots 106,7 \text{ l/s}$

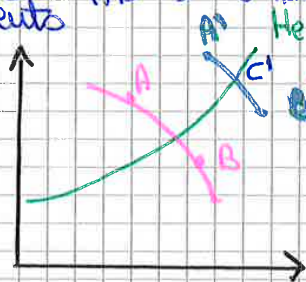
Sul diagramma segue A'

Prendo ora il punto B $\begin{cases} Q_B = 125 \text{ l/s} \\ H_B = 112 \text{ m} \end{cases}$

$\rightarrow H_B = 112 \left(\frac{16}{15}\right)^2 = 127,4 \text{ m}$

$Q_B' = 125 \left(\frac{16}{15}\right) = 133,3 \text{ l/s}$

Si scrive l'equazione della parabola H_e e della retta AB \rightarrow l'incrocio è il nuovo punto di funzionamento



$Q_C = 118,6 \text{ l/s}$

$H_C = 100 + \frac{125}{100^2} Q_C^2 \text{ (uso l'equazione di } H_e) = 135,2 \text{ m}$

Dal grafico si ricava il $\eta_C = 0,775$

Da questi v si calcola $P_{ac} = 208,7 \text{ kW}$

$\frac{P_a - P_v}{\rho g} - z_1 - y_a \geq h_a \text{ cavitazione}$